

SUBSECRETARIATUL DE STAT AL AERULUI
DIRECȚIA CONSTRUCȚIILOR AERONAUTICE

INSTRUCȚIUNI TEHNICE No. 59

NOTIȚA TEHNICA

a avionului de vânătoare

I.A.R. 80

cu motor I.A.R. 14 K. IV. c. 32

REGIA AUTONOMĂ INDUSTRIA AERONAUTICĂ ROMÂNĂ

Brașov

1941



SUBSECRETARIATUL DE STAT AL AERULUI
DIRECȚIA CONSTRUCȚIILOR AERONAUTICE

INSTRUCȚIUNI TEHNICE No. 59

NOTIȚA TEHNICA

a avionului de vânătoare

I.A.R. 80

cu motor I.A.R. 14 K. IV. c. 32

REGIA AUTONOMĂ INDUSTRIA AERONAUTICĂ ROM

Brașov

1941

C U P R I N S U L

	Pag.
Cap. I. — Instrucțiuni pentru piloți	9
Cap. II. — Caracteristicile avionului	13
Cap. III. — Deviz de greutăți	17
Cap. IV. — Descriere generală:	21
· Fuselajul	21
· Aripa	22
· Ampenajele	23
· Comenzile de sbor	24
· Trenul de aterisare	25
Bechia	33
Grupul moto-propulsor	34
Comenzi motor	35
Alimentarea cu uleiul	36
Alimentarea cu benzină	37
Inelul N. A. C. A.	38
Aparate de bord	39
Instalația electrică	40
Amenajarea carlingei	42
Instalația stingătorului	43
Inhalatorul de oxigen	43
Armament	44
Cap. V. — Întreținerea avionului:	
Controlul avionului înainte de sbor
Pregătirea avionului pentru decolare
Decolare, urcarea, aterisarea
Curățirea avionului după sbor

	Pag.
Manevrarea avionului în serviciu	49
Revizii periodice	49
Cap. VI. — Reparații:	
Considerațiuni generale	52
Demontarea avionului	52
Spălarea și curățirea pieselor	53
Reparațiile stricăciunilor	54
Tabloul toleranțelor și alezărilor admise la nodurile principale	59
Cap. VII. — Notița tehnică a amortizorului oleo-pneumatic tip IAR-UT-14 pentru bechie	
Caracteristicile, descrierea și funcționarea	61
Montarea și întreținerea	62
Umplerea și umflarea amortizorului	62
Cap. VIII. — Notița tehnică a elicii V. D. M.	
Generalități	65
Punerea în funcțiune	65
Întreținerea	65
Controlul	66
Defectele și remedierea lor	68

CAPITOLUL I.

INSTRUCȚIUNI PENTRU PILOȚI

Pentru a satura pe avionul de vânătoare IAR-80 pilotul va trebui să execute o serie de operațiuni a căror succesiune în timp este următoarea :

1. OPERAȚIUNI INAINTEA PORNIRII MOTORULUI
2. PORNIREA MOTORULUI
3. OPERAȚIUNI DUPĂ PORNIREA MOTORULUI
4. OPERAȚIUNI INAINTE DE DECOLARE
5. DECOLAREA
6. URCAREA
7. SBORUL IN PALIER
8. EVOLUȚIUNI
9. PREGĂTIREA PENTRU ATERISARE
10. ATERISAREA
11. OPRIREA MOTORULUI.

S'a luat ca moment inițial „Avionul pe linia de demarcăie gata de sbor“ și moment final „oprirea motorului, după sbor, pe linia de demarcăie“ pentru a avea posibilitatea de a expune toate operațiunile ce trebuie făcute de pilot.

Pentru completarea acestor instrucțiuni piloții vor consulta ulterior celelalte capitole ale prezentei notițe tehnice.

1. OPERAȚIUNI INAINTEA PORNIRII MOTORULUI

- a) Controlează sumar celula și motorul
- b) Controlează plinul de benzină și uleiul.

2. PORNIREA MOTORULUI

Motorul poate fi pornit :

- A) Cu bateria de pe teren
- B) Cu manivela.

A) Pornirea cu bateria de pe teren.

Pilotul fiind în carlingă execută următoarele :

- a) Ordona că raza elicei să fie eliberată de orice obstacol.
- b) Ordona punerea calelor.
- c) Ordona aducerea unui extintor de mâna (pentru orice eventualitate).
- d) Deschide robinetul de benzină.
- e) Pune contactele rețelei electrice de bord.

- f) Pune pasul elicei la ora 10.
- g) Verifică contactul tăiat.
- h) Amorsează benzina.
- i) Ordonă învârtirea elicei de două trei ori pentru a goni uleiul care s-ar fi strâns în cilindrul inferior al motorului.
- j) Face 4–5 injecții cu pompa de injecție pentru a umple canalizația de benzинă
- k) Ordonă legătura demarorului cu acumulatorii de pe teren.
- l) Impinge starterul pentru a pune în funcțiune demarorul.
- m) Când demarorul a atins turația maximă, se trage de starter pentru a cupla demarorul; în acelaș timp se pune contactul și trage maneta de gaze la jumătate. Motorul trebuie să pornească.
- n) Mecanicul decouplează acumulatorii.

B) **Pornirea cu manivela.**

Se face executându-se aceleași operațiuni ca la pornirea cu bateria, în afară de:

- Punctul k (în acest caz se introduce manivela și se învârtește).
- Punctul l.

3. OPERAȚIUNI DUPĂ PORNIREA MOTORULUI.

- a) Pilotul observă că:
 - presiunea uleiului să fie 5 kg/cm^2 .
 - presiunea benzinei 280 gr./cm^2 .
- b) Ține motorul la ralanti:
 - 10' pe timp friguros.
 - 3–4' pe timp cald.
- c) Mărește turația încet până la 1000 ture/minut și lasă motorul să se încălzească până când se obține:
 - temperatura uleiului ieșire 70° .
 - temperatura uleiului intrare 40° .
- d) Verifică aprinderea punând contactul pe M1, M2 și pe M1+M2. Contactul fiind pe M1 sau pe M2 nu trebuie să scadă turajul motorului mai mult de 50 t/min.
- e) Verifică cuplajul D.B.U. punând alternativ pe pozițiile 1, 2, 3. Motorul trebuie să aibă un mers regulat fără nici o scădere de turaj.
- f) Trage motorul în plin și verifică din nou cele prevăzute la punctele d și e.

4. OPERAȚIUNI ÎNAINTE DE DECOLARE.

- a) Ordonă scoaterea calelor.
- b) Constată buna funcționare a comenziilor.
- c) Pune pasul elicei la 12.
- d) Rulează spre punctul de decolare lângă aerodromul dela capăt.
- e) Așează avionul pe direcția de decolare.
- f) Așează voleții profundorului în poziție neutră.
- g) Încearcă motorul trăgându-l în plin, acționând frânele.

OBSERVAȚIUNI:

1. Rularea pe teren se poate face cu cabina închisă sau deschisă; idem decolarea și aterisarea.
2. Pe un teren lung nu se vor braca voleții de decolare; pe un teren scurt se vor braca parțial (20°).
3. Se va căuta ca motorul să nu fie ținut prea mult timp la ralanti, pentru a nu se ancrasa bujiile; rularea dela Hangar la punctul de decolare se va face acționând motorul prin reprise puternice.

5. DECOLAREA.

- a) Trage motorul în plin și decolează.
- b) După deslipirea avionului de pe pământ:
 - redă turajul motorului pentru a avea boost 850 mm Hg și reglând pasul elicei pentru a avea 2300 ture.
 - c) Ajuns la înălțimea de 200 m. se procedează la escamotarea trenului după cum urmează:
 - se trage maneta distributiorului trenului înapoi și se apasă pe selectorul de ambreiaj al pompei
 - se va observa cum lămpile roșii ale trenului se aprind imediat.
 - când lămpile verzi s'a stins se dă drumul selectorului de ambreiaj; trenul este escamotat.
 - Se va observa că presiunea la pompă crește la 135 kg/cm^2 .

OBSERVAȚIUNI:

Cu trenul scos nu depăși viteza de 250 km/oră.

6. SBORUL IN URCARE.

- a) Urcarea optimă se face cu:
 - boost 850 mm Hg.
 - pasul elicei reglat pentru 2300 t/m.
 - Voleții NACA deschiși.
- b) În timpul sborului nu se va depăși niciodată 850 mm. Hg Boost și 2300 turaj.

7. SBORUL IN PALIER.

Se face cu voleții NACA închiși.

- a) Sbor rapid.
 - Boost 850 mm. Hg.
 - Se va căuta cel mai mic turaj compatibil cu viteza maximă indicată pe viitezometru, lucrându-se asupra pasului elicei. Nu se va depăși însă turajul de 2300.
- b) Sbor de croazieră
 - se pune motorul în pline gaze până se obține 850 mm. Hg. Boost.
 - se lucrează asupra pasului elicei până când se obține 2300 ture/minut.
 - se reduce maneta de gaze până când se obține 720—850 Boost, fără a mai schimba pasul elicei.

7. EVOLUȚIUNI.

- a) Acrobația rapidă este interzisă.
- b) În picaj nu se va depăși turajul de 2450, se va lucra deci cu pasul elicei (pentru picaj se va mări pasul până la 9.30.)
- c) Acrobația lentă o execută foarte ușor.
- d) Avionul este foarte maneabil; nu manifestă nici o tendință.

9. PREGĂTIREA DE ATERISARE.

- a) La înălțimea de 3—400 m. se face un tur de pistă în care:
 - se pune pasul elicei la 12.
 - se scoate trenul de aterisaj în felul următor:
 - se duce maneta distributiorului în poziția înainte observându-se în acest timp aprinderea imediată a lămpilor verzi și când trenul este scos complet, stingerea lămpilor roșii.

- reducându-se maneta de gaze clacsonul nu va mai suna.
- se pune siguranța la maneta distributiorului trenului de aterisare.

OBSERVATIUNI:

~~se împinge cu piciorul pedala la călături. Dacă trenul tot nuiese,~~ 1. În cazul când trenul de aterisaj nuiese prin simpla manevră a manetei distributiorului trenului, se procedează în felul următor:

- se deschide robinetul ce se află în dreapta scaunului.
- se apasă pe selector.

Dacă și în acest caz trenul nuiese complet se procedează astfel:

- se acționează pompa de mâna, robinetul fiind deschis.

In ultima încercare se va face un picaj urmat de o redresare bruscă sau balansuri repetate pe aripă.

2. Atât lămpile verzi cât și cele roșii se pot stinge dând către stânga contactul ce se găsește la suportul lor. Dacă se reduce maneta de gaze se aprind automat indicând poziția fiecarei jambe.

3. Este de recomandat ca în timpul sborului să se controleze poziția trenului de aterisaj; în cazul când nu este zăvorât bine se va acționa selectorul până când indicațioarele arată completa lui zăvorâre.

10. ATERISAREA.

- Așezându-se avionul pe direcția de aterisare;
- se reduce viteza la 200 km/oră
- se scot voleji ducându-se maneta distributiorului spre înainte. Cu această ocazie, privindu-se printre deschizătura produsă de voleji, se va putea controla poziția trenului de aterisaj.
 - se coboară pe pantă de aterisare cu o viteză de 160—180 km/oră.
 - se lucrează cu voleji profundișorul în poziția cabraj.
 - Redresarea se face cât mai jos.
 - Acționarea frânelor va fi făcută numai la nevoie.
 - Se va executa numai „aterisajul terminat“ și apoi:
 - se vor băga voleji de aterisare.
 - se va rula la hangar.

11. OPRIREA MOTORULUI.

- Se lasă motorul să meargă câteva momente la ralanti.
- Se trage de înăbușitor.
- Se taie contactul.
- Se închide robinetul de benzină.
- Se închid contactele rețelei de bord.

CAPITOLUL II.

CARACTERISTICILE AVIONULUI

Avionul I.A.R.-80, conceput și fabricat de Industria Aeronautică Română, Brașov, este un avion de vânătoare monoloc și monoplan cu aripa joasă cu V și diedru. Forma în plan a aripii este trapezoidală cu vârfuri rotunjite. (Fig. 1, 2, 3).

Construcția avionului este în întregime metalică și este înzestrat cu un motor în stea 14. K. IV. c 32 fabricat în uzinele I.A.R.

Avionul are următoarele caracteristici :

A) Planor

Ancombrament general

Anvergură maximă	10,5 m.
Lungime totală	8,9 m.
Inălțimea (bechia pe pământ)	3,6 m.
Inălțimea în linie de sbor	3,6 m.
Inălțimea axei elicei de la pământ (bechia pe pământ)	2,170 m.
Inălțimea axei elicei de la pământ (în linie de sbor)	1,8 m.
Garda elicei în linie de sbor	0,3 m.
Diametrul elicei	3,0 m.

V-cut aripi în plan (borderul de atac)
Diedul aripi / pe intradusul profilului)

Aripa

Suprafața totală	16 m ²
Profunzimea maximă (în axa avionului)	2,020 m.
Profunzimea minimă	1,147 m.
Unghiu de calaj	2°

Aripioaara

Lungimea	2,290 m.
Profunzimea maximă	0,345 m.

Suprafața aripioarelor	2x0,684 m ²	2x0,684
Bracajul maxim în sus	26°	26°
Bracajul maxim în jos	24°	24°

Volet de hipersustentație

Lungime	1,776 m.	1,776
Profundimea maximă	0,418 m.	0,418
Suprafața voleților	2x0,683 m ²	2x0,683
Bracajul maxim (la aterisare)	15° 60° 45° 60°	15° 60° 45° 60°

Ampenaj orizontal

Anvergura	3,360 m.	3,360
Profundimea maximă la planul fix	1,230 m ²	1,230
Suprafața profundorului	1,7 m ²	1,7
Bracajul maxim în sus	3,0 m ² 25°	3,0 25°
Bracajul maxim în jos	30°	30°
Distanța de la sârmieră la bord de aterizare		

Ampenaj vertical

Înălțimea maximă	1,815 m.	1,815
Profundimea maximă la extremitate	1,580 m ²	1,580
Suprafața derivei	0,7 m ²	0,7
Suprafața direcției	1 m ²	1
Bracajul maxim	1,7 m ² 25°	1,7 25°
Distanța de la sârmieră la bordul de aterizare	6,190 m	6,190

Fuselaj

Lungimea (dela cadrul 1 la axa etamboului)	5,860 m.	5,860
--	----------	-------

Aterisitor

Escamotabil monojamb. tip „Messier“		
Numărul roțiilor	2 buc.	2
Tipul roțiilor: „Messier“		
Dimensiunea cauciucurilor	635x190 mm.	635x190
Presiunea de umflare	3,15 kg/cm ²	3,15
Calea	3,450 m.	3,450
Amortisor oleo-pneumatic tip „Messier“		
Cursa amortizorului	150 mm.	180
Dispozitiv de frânare: Frâne pe roți tip „Messier“		
Biechie cu amortizor oleo-pneumatic tip UT-14 IAR		
Cursa amortizorului	170 mm.	170

CAPITOLUL II.

CARACTERISTICILE AVIONULUI

Avionul I.A.R.-80, conceput și fabricat de Industria Aeronautică Română, Brașov, este un avion de vânătoare monoloc și monoplan cu aripa joasă cu V și diedru. Forma în plan a aripii este trapezoidală cu vârfuri rotunjite. (Fig. 1, 2, 3).

Construcția avionului este în întregime metalică și este înzestrat cu un motor în stea 14. K. IV. c 32 fabricat în uzinele I.A.R.

Avionul are următoarele caracteristici :

A) Planor

Ancombrament general

	IAR80	1929
Anvergură maximă	10,5 m.	11 m.
Lungime totală	8,9 m.	8,97 m.
Inălțimea (bechia pe pământ)	3,6 m.	3,6 m.
Inălțimea în linie de sbor	3,6 m.	3,6 m.
Inălțimea axei elicei de la pământ (bechia pe pământ)	2,170 m.	2,120 m.
Inălțimea axei elicei de la pământ (în linie de sbor)	1,8 m.	1,8 m.
Garda elicei în linie de sbor	0,3 m.	0,3 m.
Diametrul elicei	3,0 m.	3,0 m.

V-ațut aripii în plan (borderul de atac)
Diedrul aripii / pe intradusul portfătușu /

Aripa

Suprafața totală	16 m ²	16,5
Profunzimea maximă (în axa avionului)	2,020 m.	2,021
Profunzimea minimă	1,147 m.	1,10
Unghiu de calaj	2°	2°

Aripioaara

Lungimea	2,290 m.
Profunzimea maximă	0,345 m.

— 15 —

rezerva la altut

B. — **Grup moto-propulsor**

vezi notița motorului 14. K. IV. c. 32

Numărul motoarelor	1
Tipul motorului	14. K. IV. C-32
Puterea nominală la altitudine	1000 CP.
Altitudine de restabilire (la banc)	3200 m.
Altitudine de restabilire în sbor	4000 m.
Regim nominal	2300 t/m.
Presiunea nominală la admisie	850 mm. Hg.
Raport de reducere	2/3
Regim nominal elice	1533 t/min.
Greutatea totală	cca. 688 kg.

CAPITOLUL III.

DEVIZ DE GREUTĂȚI ȘI PERFORMANCE

Greutatea normală

Deviz de greutăți

Avionul gol echipat	1980
Radio	2000
6 mitraliere (calibrul 7,92.m.m.)	1950 kg.
2400	59 28 "
2000 cartușe	68 56 "
Pistol + fusee	2 "
Benzina <u>completa</u>	320 230 "
Uleiul	35 "
Inhalator <u>Dräger</u> <u>Munerelle</u>	69 "
Pilot + parașuta	90 "
	<u>2600</u>
	<u>2440</u> kg.
	Greutatea totală
Benzina suplimentară (rezervorul superior)	80 "
Disponibil pentru diverse	30 "
	<u>2550</u> kg.
	Greutatea totală maximă admisă

TABLOU DE CENTRAJ Prentarea normală.



The diagram illustrates a biplane aircraft in a side profile, tilted at an angle. A horizontal line extends from the front wheel, labeled R_1 , to the rear wheel, labeled R_2 . The aircraft's weight is distributed between these two points. The total weight is given as 2520 kg, with a note of 2600. The weight on the front wheel is listed as 2260 kg, with a note of 2330. The weight on the rear wheel is listed as 260 kg, with a note of 270.

Vânătoare	Greutatea totală
	2520 kg. 2600
Incărcătura pe roți R_1	2260 kg. 2330
Incărcătura pe bechie R_2	260 kg. 270

TABLOU DE PERFORMANCE

en boven de 850 mm zit u ratie 2300

ALTITUDINEA	Vânătoare	
	Timp de urcare	Viteza km/oră
S O L	—	420
1000	1'20"	440
2000	2'35"	460
3000	3'50"	480
4000	5'05"	500
4500	5'40"	510
5000	6'15"	495
6000	7'30"	470

CAPITOLUL IV.

DESCRIEREA GENERALA

F u s e l a j u l

Fuselajul se compune din două părți separate: anteroară din oțel și posterioară din duraluminiu, asamblate între ele cu patru axe (5a) și cuprinde în total unsprezece cadre principale de rezistență (Fig. 5).

Partea anteroară a fuselajului (Fig. 6) e formată din tuburi de oțel, sudate în formă de grindă cu zăbrele. Scheletul de rezistență e constituit din patru longeroane, legate între ele prin trei cadre transversale, iar pe flancuri și în plan, cu traverse și diagonale. Traversa și diagonalele feței superioare între cadrele I și II, (6b, 6c, 6d) sunt demontabile, pentru a permite montarea rezervorului principal de benzină în interiorul fuselajului. Toate cadrele au forma dreptunghiulară și sunt prevăzute la mijloc cu două diagonale sudate în formă de V pentru a le face indeformabile.

furcile (6e) nodului 1, servesc pentru prinderea superioară a suportului motor: la urechile (6f) nodurilor 7 se prind verinurile trenului de aterisare; în ferurile nodurilor 6, 8 și 10, se fixează aripa, iar cu atașele nodurilor 4 și 5 se fixează coca.

Scheletul părții anteroare a fuselajului, este acoperit cu un capotaj demontabil din tablă de duraluminiu și electron fiind prins cu turnicheți și prizonieri.

Partea posterioară a fuselajului. (Fig. 5, 7 și 8) este din duraluminiu și de construcție „cocă” cu secțiunea ovală.

Scheletul cocii cuprinde nouă cadre principale (III—XI) de secțiune dublu T și cinci cadre intermediare (8b) de secțiune Z, prin care trec patru longeroane (8c) de secțiune U. Spațiul dintre primele trei cadre principale este rezervat carlingei pilotului. Părțile laterale ale cocii sunt întărite în acest loc cu patru diagonale (8d). Pentru a consolida învelișul cocii care este din tablă de duraluminiu ~~de 0.8 între cadrele III-XI~~ ^{intre cadrele V-XI} de 0.6 mm grosime, scheletul e prevăzut pe toată lungimea lui cu profile Z legate de cadre pe care se prinde, prin nituire, tabla învelișului (Fig. 8z).

Cu scopul de a proteja capul pilotului, o coamă (5e) e fixată pe partea superioară a cocii între cadrele V—IX (Fig. 5).

Fața superioară a cocii, între cadrele IX—XI, e lipsită de înveliș, locul fiind destinat ampenajului orizontal; deasemenea și spațiul dintre cadrele X—XI al feței inferioare, se acoperă cu un capotaj numai după montarea bechiei.

Un montant U, (7a) nituit pe cadrul IX, se termină la capătul superior, cu o ferură pentru prinderea longeronului oblic al derivei, iar U-ul fixat pe ultimul cadrul XI, servește pentru montarea derivei și direcției.

O gaură (8e) întărită cu plăci laterale este prevăzută în învelișul cocii, lângă cadrul IX, în care se introduce o bară pentru ridicarea avionului. Această bară va fi un tub de oțel având rezistență $R=40 \text{ kg/mm}^2$ și diametru $3\frac{1}{2}/33 \text{ mm}$.

Suportul motorului.

Suportul motor (Fig. 9) este format dintr-o coroană (9a) și o serie de bare ce se grupează în patru puncte formând atașele la fuselaj (9b—9c). Atât coroana cât și barele, sunt din tuburi de oțel crom-molibden, sudate și întărite cu guseți (9d).

Suportul motor se prinde prin intermediul a două atașe superioare (9b) de fuselaj și prin două atașe inferioare (9c) de longeronul anterior al aripii.

Fixarea motorului pe suportul motor se face cu douăsprezecete buloane, prin intermediul unor suporți antivibratorii de tipul „Repusseau“ (9e și 10e).

A r i p a

Aripa (Fig. 3) are o formă trapezoidală, având profunzimea maximă în axa avionului de 2020 mm., iar cea minimă la nervura 1 de 1147 mm., cu anvergura totală de 10,5 metri.

Scheletul aripii (Fig. 11) prezintă o singură piesă în ansamblu și este constituit din două longeroane (11a și 11b) și 36 de nervuri (11g) adică 18 pentru fiecare semi-aripă. Dat fiind că trenul de aterisaj al avionului după decolare se așează în interiorul aripii, pentru a nu micșora rigiditatea ei, scheletul este prevăzut în partea centrală, cu o traversă cheson, în formă de X (11c) și între nervurile 12 și 17 cu diagonalele în dublu T (11d). Decupările în nervuri sunt întărite cu cadre din corniere duble, (11e). Nervurile (Fig. 12) se compun din trei părți separate: bordul de atac (12a), partea centrală (12b) și bordul de scurgere (12c) toate fiind din tablă de duraluminiu cu găuri ambutisate, afară de părțile centrale ale nervurilor 11 și 12, care sunt din tuburi de oțel sudate în zăbrele și servesc ca suporți pentru mitraliere (13a). Nervurile port-șarniere: 2, 6, 9, 11, 14 și 16 ca și altele de rezistență, sunt întărite cu corniere, formând o secțiune în dublu T.

Longeroanele aripii (Fig. 14) sunt din duraluminiu; partea între nervurile 1 și 11, are secțiune în dublu T, iar restul se compune din câte două inimi și tălpi în formă de cheson.

Longeronul anterior (11a) văzut din planul aripii, este drept, spre deosebire de cel posterior (11b), care e curbat la mijloc pentru a urmări forma trapezoidală a aripii.

In dreptul celor patru picioare ale traversei X, sunt fixate pe longeroane, ferurile de ataș, prin care aripa se încastrează în fuselaj.

Învelișul (Fig. 11). Aripa este învelită cu tablă de duraluminiu, de diferite grosimi: între nervurile 1—11 de 0,6 mm., iar restul de 0,8 mm. Pentru a consolida învelișul aripii, scheletul este prevăzut pe toată lungimea lui cu profile L (11f) legând nervurile între ele atât în partea centrală cât și în spatele longeronului-posterior.

Prinderea tablelor învelișului dela extrados, pe schelet, se face cu nituri normale cu cap ascuns de duraluminiu, iar a celui dela intrados și a bordului de atac, cu nituri explosive.

Suprafața aripii învelite, este netedă, toate capetele niturilor sau buloanelor, fiind frezate și îngropate în tabla învelișului.

Mai multe porți de vizită în învelișul aripii, permit accesul la cutiile de cartușe și controlul comenziilor aripiocarelor, a trenului de aterisare și al mitralierelor (Fig. 15).

Forma trapezoidală a aripii, se termină cu un bord marginal de formă semi-ovală din tablă de electron, întărit în interior cu două nervuri transversale de duraluminiu.

Deșurubarea buloanelor pentru fixarea porțiilor de control pe aripă, trebuie să se facă în mod treptat, adică să nu se scoată unul din ele prea mult față de celălalt, căci altfel, fără tablă, ea riscă să se deformeze.

Aripiocarele. Scheletul aripiocarei (Fig. 16) este format dintr'un tub de dural, ca longeron (16a) și zece nervuri (16b) fixate pe el, care completează profilele nervurilor aripii. Nervurile 2, 3, 6, 8 și 9 sunt duble, plasându-se între ele trei șarniere de articulație (16c).

pag 13

leport

areoanele prevăzute pentru tambondamentură în
vîcăj au contră vîcăj longeronul borduri ale
platoului fin prin care stabil se compune
de feruă orătă așezată deschimbări ampe
magnum. —

Aripoanele sunt compuse static prin combina-
re analită așezate pe bale de jumătate ce ies
sub aripoane.

Este, are scheletul format din longeronul posterior (18a) și longeronul anterior (18b) cu profil „I”, pe cari sunt nituite nervurile.

La partea din mijloc, sunt două antretoaze înclinate (18c) din profile „I”.

Pe longeronul anterior (18b) sunt fixate bordurile de atac ale nervurilor (18d), pe care se află fixat învelișul bordului de atac (19a) al stabilizatorului, din tablă de dural nedată de 0,6 mm. grosime.

Pe restul suprafeței sale, stabilizatorul este învelit cu tablă de duraluminiu de 0,6 mm. grosime, iar bordurile marginale sunt din tablă de electron de 1 mm. grosime. Stabilizatorul se fixează pe longeroanele de sus ale cocii, în patru puncte cu ajutorul ferurilor (19b). Ferurile cocii de care se fixează stabilizatorul la partea anterioară, sunt reglabile la sol prin suruburi.

Dispozitivul de reglare, permite reglarea stabilizatorului la sol, pe o cursă de 12 mm. corespunzând cu $-0^{\circ}40'$ (în jos) și $+0^{\circ}40'$ (în sus) față de axa orizontală.

Profundorul (Fig. 20) este format dintr-o bucată, având o porțiune liberă la mijloc pentru a permite mișcarea direcției.

În mijlocul deschiderii, se află pârghia de comandă (20a).

Scheletul profundorului se compune dintr'un tub de oțel crom molibden (21a) pe care sunt fixate nervurile (21b) din tablă de dural.

O traversă mai scurtă (21c) servește la fixarea cablului Bowden (21d) de acționare a volejilor (22a) profundorului, iar o traversă mai lungă (21e) care leagă extremitățile a patru nervuri, servește pentru articularea volejilor profundorului (22a).

Volejii profundorului (22a) sunt construși din tablă de dural de 0,6 mm. grosime.

Fiecare volet este prevăzut cu câte o pârghie cu două brațe (22b), acționată prin cablul Bowden (22c) comandat din carlinga pilotului (Comenzi de shor). Reglajul Bowdenului se face prin portiță (22e).

Bordul de atac al profundorului, este învelit cu tablă de dural de 0,6 mm. grosime, bordul interior este învelit cu tablă de electron de 0,6 mm. grosime și bordul maginal este învelit cu tablă de electron de 1 mm. grosime.

nerv. 2, 6, 9) și două pârghii de comandă (16d) (nerv. 3, 8), iar nervurile extreme 1 și 10, sunt întărite cu contrafișe (16e) pentru a împiedica deformarea aripioarei la împânzirea ei.

Bordurile de atac (16f) și de scurgere (16g) sunt deasemenea din tablă de duraluminiu respectiv de 0,5 și 0,6 mm. grosime. Pentru a asigura reglajul lateral al avionului, bordul de scurgere e prevăzut între nervurile 2–6 cu o tablă din dural (16h) de 1 mm. grosime (Flettner) reglabilă la sol.

Scheletul aripioarei este acoperit cu pânză cusută pe nervuri și emaitată.

Voleții de hipersustentație.

In scopul de a micșora lungimile și vitezele de decolare și aterisare, aripa este prevăzută cu un sistem comandat de pilot, grație căruia se poate mări portanța ei. Acest sistem se compune pentru fiecare semi-aripă, dintr'un volet (Fig. 17) asemănător ca formă și construcție cu aripioara și care se întinde dealungul bordului de scurgere dintre nervurile 10–17. Fixarea voletului se face prin trei șarniere (17a), montate între nervurile duble 11, 14 și 16. Tot între nervurile 14, sunt nituite și două pârghii: una pentru comandă (17b) și alta pentru conjugare (17c) cu aripioara. ~~Bracajul voletului este în jos~~ în jos cu -15° se înclină și ea cu 20° , mărind astfel efectul de hipersustentație. ~~Conjugarea cu aripioara este suprimată.~~

Comanda voleților și a aripioarelor, e descrisă în paragraful „Comenzile de sfor”.

Ampenajele

Stabilizatorul. (Fig. 18 și 19) în formă de triunghi isoscel cu vârfurile larg rotunjite, are scheletul format din longeronul posterior (18a) și longeronul anterior (18b) cu profil „I”, pe cari sunt nituite nervurile.

La partea din mijloc, sunt două antretoaze înclinate (18c) din profile „I”.

Pe longeronul anterior (18b) sunt fixate bordurile de atac ale nervurilor (18d), pe care se află fixat învelișul bordului de atac (19a) al stabilizatorului, din tablă de dural netedă de 0,6 mm. grosime.

Pe restul suprafeței sale, stabilizatorul este învelit cu tablă de duraluminiu de 0,6 mm. grosime, iar bordurile marginale sunt din tablă de electron de 1 mm. grosime. Stabilizatorul se fixează pe longeroanele de sus ale cocii, în patru puncte cu ajutorul ferurilor (19b). Ferurile cocii de care se fixează stabilizatorul la partea anterioară, sunt reglabile la sol prin suruburi.

Dispozitivul de reglare, permite reglarea stabilizatorului la sol, pe o cursă de 12 mm. corespunzând cu $-0^{\circ}40'$ (în jos) și $+0^{\circ}40'$ (în sus) față de axa orizontală.

Profundorul (Fig. 20) este format dintr'o bucată, având o porțiune liberă la mijloc pentru a permite mișcarea direcției.

În mijlocul deschiderii, se află pârghia de comandă (20a).

Scheletul profundorului se compune dintr'un tub de oțel crom molibden (21a) pe care sunt fixate nervurile (21b) din tablă de dural.

O traversă mai scurtă (21c) servește la fixarea cablului Bowden (21d) de acționare a voleților (22a) profundorului, iar o traversă mai lungă (21e) care leagă extremitățile a patru nervuri, servește pentru articularea voleților profundorului (22a).

Voleții profundorului (22a) sunt construiți din tablă de dural de 0,6 mm. grosime.

Fiecare volet este prevăzut cu câte o pârghie cu două brațe (22b), acționată prin cablul Bowden (22c) comandat din carlinga pilotului (Comenzi de sfor). Reglajul Bowdenului se face prin porțiță (22e).

Bordul de atac al profundorului, este învelit cu tablă de dural de 0,6 mm. grosime, bordul interior este învelit cu tablă de electron de 0,6 mm. grosime și bordul marginal este învelit cu tablă de electron de 1 mm. grosime.

Peste toată suprafața, profundorul este învelit cu pânză.

Invelișul este prevăzut cu porți de control (22e) pentru a permite controlul comenzilor.

Deriva (Fig. 23) de formă trapezoidală, are scheletul compus dintr'un longeron vertical (23a), un longeron oblic (23b) și un profil „U” frontal, legate prin patru nervuri.

Bordul de atac (23c) este confectionat din tablă de dural de 0,6 mm. grosime.

Partea de sus (23e) este învelită cu tablă de electron de 1 mm. grosime.

Restul suprafeței derivei, este învelit cu tablă de dural de 0,6 mm. grosime (23f).

In partea superioară este atașa antenii radio (23g).

Deriva este fixată cu capătul de jos (23b) al longeronului oblic, printr'un ax de oțel, la ferura de pe cadrul IX al fuselajului; la capătul inferior al longeronului vertical (23a), deriva este fixată cu șuruburi pe cadrul XI al cocii (vezi fig. 24a).

La partea de jos, deriva este unită cu fuselajul printr'un capotaj din tablă de aluminiu de 1 mm. grosime.

La partea superioară a derivei, este fixată lampa de poziție (23h).

Direcția (Fig. 25 și 26) are scheletul alcătuit dintr'un tub (25a) de dural și din cinci nervuri (25b). Suprafața direcției este învelită cu tablă de dural, netedă, de 0,6 mm. grosime, iar bordul de scurgere este confectionat din tablă de dural de 3,2 mm. grosime.

O tablă fixă (26a) numită „Flettner” este introdusă în bordul de scurgere al direcției pentru reglarea avionului.

Partea de jos (26b) este astfel profilată, încât prelungeste forma părții dinapoi a fuselajului.

La partea de jos a tubului (25a), se află pârghia de comandă a direcției (25c), cu două brațe, prevăzute cu rulmenți cu bile, pentru prinderea cablurilor de comandă.

Atât direcția cât și profundorul, sunt articulate în lagăre cu rulmenți (19c), (20b) și (26c).

Comenzile de sbor

(Fig. 27, 27bis. și 28)

1) **Comanda aripioarelor și a profundorului** se face cu mâna, prin acționarea manșei (1) prevăzută la partea superioară cu un mâner, iar la partea de jos cu o furcă, care cuprinde între brațele sale tubul (2).

Când se împinge capătul manșei la stânga sau la dreapta, tubul (2) se rotește în palier și mișcă pârghia (3) cu un singur braț, fixată la capătul acestui tub.

Dela pârghia (3), mișcarea se transmite la aripioare, printr'o serie de tije (4) articulate în sir la capete și prin mijlocirea pârghiilor cu braț (5).

Bracajul aripioarei este în sbor de 26° în sus și 24° în jos, iar la aterisare, adică atunci când voleții de hipersustentație sunt în jos, bracajul este de 4° în sus și 46° în jos.

Când manșa (1) este împinsă înainte sau înapoi, se deplasează tija (6) care acționează pârghia (7) articulată pe suportul din spatele scaunului pilotului.

Dela pârghia (7), mișcarea se transmite prin tijele (8) la pârghia cu două brațe (9) din capătul dinapoi al fuselajului și de aci cu ajutorul tijei (10) se transmite la pârghia (11) a profundorului. Bracajul profundorului este în sus de 25° , iar în jos de 30° .

x) 2) **Comanda voleților de hipersustentație** (Fig. 27).

Voleții de hipersustentație (12), sunt comandați hidraulic printr'un verin (15 și 28a) fixat cu un cap la longeronul posterior al aripii și cu celălalt la pârghia de comandă a volețului. Lichidul pentru acționarea verinului, este debitat din instalația hidropneumatică astfel (Fig. 41 și Anexa I.):

a face hidraulic (vezi h.y.)

O pompă de pe motor (C) aspiră lichidul din rezervorul (E) și îl trimită prin distribuitorul (F) (maneta distribuitorului în poziția înapoi) în verinul (B) (28a) provocând mișcarea acestuia și deschiderea voleților (închiderea voleților). Lichidul din partea cealaltă a pistoanelui verinului, este refuzat într'un acumulator (H) unde comprimă aerul din partea superioară a acestuia mărindu-i presiunea. Pentru mișcarea inversă (deschiderea voleților) se mută maneta distribuitorului (F) (Fig. 42) spre înainte și lichidul din partea inferioară a verinului este gonit prin distribuitor în rezervorul (E) de pistonul verinului care este sub presiunea acumulatorului. Paralel cu tijele comenzi aripiorei, se află tijele (16) (Fig. 27) ale comenzi voletului, articulate pe pârghii pe care sunt fixate pârghiile tijelor aripiorelor. Mișările voleților condiționează o schimbare corespunzătoare de poziție a punctelor de suspensie ale comenziilor aripiorei. Bracajul voleților de hipersustentație este de 45° în jos.

3) **Comanda voleților profundorului** (Fig. 29). Pe tubul orizontal al scaunului pilotului, se află un volan (17), cuplat cu o roată dințată (18) angrenată cu un lanț (19) dela capetele căruia pleacă un cablu de oțel (20) condus pe scripeți (21).

Cablurile acționează pârghia (22), care prin două cabluri Bowden (23) mișcă pârghia voleților (24). Prin acționarea voleților în timpul sborului, se corectează incidența ampenajului orizontal.

Bracajul voleților profundorului, este de $\pm 15^{\circ}$.

4) **Comanda direcției**, se face cu palonierul (25), montat pe un tub vertical care se rotește în jurul axului său, sub acțiunea picioarelor pilotului. La capătul de jos al tubului vertical este o pârghie cu două brațe (26) dela care pleacă cablurile de oțel (27) până la pârghia (28) a direcției. Bracajul direcției este câte 25° la dreapta și la stânga.

Trenul de aterisare

Trenul de aterisare al avionului IAR-80, este escamotabil în aripă, în locașul creat între cele două longeroane (fig. 11).

Acest tren cuprinde două părți distincte și anume :

- A) Trenul propriu zis servind pentru aterisarea avionului (Fig. 30, 31 și 32).
- B) Comanda de escamotare a trenului (Fig. 41).

A) Trenul propriu zis

Trenul de aterisare propriu zis, se compune din următoarele piese (vezi fig. 30, 31 și 32).

1. Roata (a)
2. Axa roții (b)
3. Furca roții (c)
4. Amortizorul (d)
5. Compasul de torsiune (e)
6. Chesonul superior (f)
7. Axa de rotație a trenului (g)
8. Contrafișa telescopică de comandă (verin) (h)
9. Bujlonul de fixare al axei de rotație (i)
10. Rondela de distanță (k)
11. Cârligul de asigurare în poziție escamotată (m)

1. Roata propriu zisă este turnată, prevăzută cu rulmenți și poartă pe ea frâna tip „Messier“.

Cauciucul roții este de tip balon și are următoarele caracteristici :

Fabricație „DUNLOP“ Zinelli, Goodrich sau Banloc.

Dimensiunea 635x190 (7,50—10)

Tip „Ex Hy“

Sarcina 1250 kg. Centru gravității lunăc 1500 kg. —

Presiunea de umflare 3,15 kg/cm²

2. Axa roții este o axă tubulară din oțel și face legătura între roată și furcă.
3. Furca roții este făcută din dural matrițat și primește între cele două brațe ale ei, roata.

La partea superioară este fixată de amortizor prin buloane.

De unul din brațele furcii, printr'un ax (31n) este fixată frâna.

4. Amortizorul este de tipul „Messier“ oleo pneumatic cu o cursă de 150 mm. și este plasat în interiorul unui tub culisant (30p) care primește toate eforturile laterale. Amortizorul nu încasează decât eforturile axiale. ~~Verificare n° 200 cursa amortizorului este de 180 mm.~~

5. Compasul de torsiune este compus din două brațe articulate între ele și cu celălalt capăt articulate la furca trenului și la tubul fixat pe chesonul superior.

Acest compas are de scop menținerea planului de rulare al roții pe direcția de aterisare.

6. Chesonul superior are forma unui cot, este ~~turnat~~ din ~~aliaj~~ ușor și primește în partea verticală a lui, tubul culisant al piciorului, iar în partea orizontală, axa de rotație a trenului în jurul căreia se învărtește în momentul operației de escamotare.

La cele două capete ale brațului orizontal, chesonul are două lagăre de bronz, prin intermediul cărora se reazimă pe axa de rotație.

Pe una din fețele laterale ale brațului vertical, este o gaură pe unde ieșe ventilul de umplere al amortizorului (35 v).

7. Axa de rotație a trenului este o axă tubulară cu cele două extremități cilindrice unite printr'o parte conică.

Această axă trece printr'un lagăr sferic din longeronul anterior al aripii, prin cele două lagăre din brațul orizontal al chesonului superior al trenului și printr'un lagăr sferic din longeronul posterior al aripii.

8. Contrafișa telescopică de comandă (verinul) (fig. 33) se compune dintr'un cilindru al cărui capăt este fixat la fuselaj și un piston a cărui tije este fixată la chesonul superior.

Legătura între tije și cheson este făcută prin intermediul unui cardan (31s), iar între cilindru și fuselaj, printr'un ax ce pătrunde într'un lagăr sferic fixat pe fuselaj.

Lateral la partea superioară a cilindrului este fixat un clapet de siguranță (33 și 34t) pe unde se admite lichidul sub presiune pe partea superioară a pistonului în manevra de deschidere a trenului. Tot lateral, însă la partea inferioară a cilindrului, se află un racord (33 și 35u) pe unde se face admisia sub presiune a lichidului pe fața inferioară a pistonului pentru manevra de escamotare a trenului.

La partea inferioară a cilindrului se află un dispozitiv de asigurare mecanică a verinului în poziția „deschisă“.

Funcționarea clapetului de siguranță din partea superioară a cilindrului, a se vedea la „Comanda de escamotare a trenului.“

9. Bulonul (35i) de fixare al axei de rotație, este un bulon de Ø 6 la partea anterioară care împiedecă alunecarea osiei din lagăre.

10. Rondela de distanță (35k) este o rondelă de oțel interpusă între chesonul superior și lagărul din longeronul anterior al aripii, cu scopul de a lua jocurile în lungul axei de rotație și de a ușura montajul trenului.

11. Cârligul de asigurare (31m) în poziția escamotată, este un cârlig fixat la partea inferioară a furcii și care atunci când trenul atinge poziția limită de escamotare, intră într'un lacăt (34 și 36a) care se închide prințând cârligul înăuntru.

In acest fel, trenul în poziția escamotată, este asigurat mecanic, iar nu prin presiunea lichidului din verin.

B) Comanda de escamotare a trenului

(Fig. 41 și 42 și anexa II.)

Dispozitivul de comandă al trenului, cuprinde pe lângă țevărie și racorduri, următoarele piese principale :

1. Rezervorul de alimentarea circuitului (E).
2. Pompa hidraulică, antrenată de motor (C).
3. Distribuitor cu două poziții (R).
4. Acumulatorul (G).
5. Pompa de mână (D).
6. Robinetul de siguranță (N).
7. Selectorul (U).
8. Manometrul (Q).
9. Manometrul (P).
10. Lacătul de asigurare în poziție escamotată (36a).

11. Pistonul de comandă al lacătului (T).

~~12. Pedala de comandă la mecanică a lacătului (36..)~~

1. Rezervorul de alimentare (Fig. 37) cu o capacitate nominală de 10 litri, are la partea superioară gura de alimentare (37b) și un filtru (37a) prin care trece lichidul când se alimentează rezervorul.

La partea inferioară are trei racorduri (37d, c, e): unul pentru circuitul de ridicare, unul pentru aspirația pompei-motor, unul de prea plin, iar lateral în partea superioară, un racord (37f) pentru întoarcerea scăpărilor dela pompă.

Plinul normal este efectuat când nivelul de lichid atinge fundul filtrului.

2. Pompa motorului (Fig. 38) este de tipul P43 MN cu sensul de rotație la stânga văzut din spate. Ea este montată direct pe motor, putând fi ambreiată numai la nevoie, restul timpului fiind în repaos.

Ambreiajul se face pneumatic (cca. 28—30 atm).

In partea posterioară, pompa are un distribuitor unde se racordează un tub pe unde sosește aerul necesar ambreiajului (38d), un tub pentru aspirația lichidului din rezervorul de alimentare (38a) și un tub pentru refularea lichidului în circuitul de lucru (38b).

Pe același distribuitor opus racordului de ambreiaj se află o supapă de siguranță pentru suprapresiune (38e).

Lateral, pe corpul pompei, există un racord (38c) pentru întoarcerea pierderilor de lichid la rezervorul de alimentare.

Scopul pompei este de a creia presiunea necesară circuitului de escamotare al trenului.

Caracteristicile pompei sunt:

Regimul de utilizare 500—2500 t/min.

Cilindree pentru o rotație 4 cm³.

Presiunea 120 kg/cm².

3. Distribuitorul cu două poziții (Fig. 39) comandă funcționarea verinului din poziția închis la deschis și invers.

Cuprinde un corp în care sunt două supape (39a, b,) comandate din afară, printr'un levier (39d) putând fi imobilizat într'una din poziții.

La partea inferioară, are încă un clapet (39c) care permite circulația lichidului numai în sensul către distribuitor. Capătul levierului de comandă este vopsit roșu.

4. Acumulatorul (Fig. 40G) este un rezervor cilindric cu capetele semi-sferice având la partea inferioară un racord (40f) în legătură cu o conductă care aduce lichid din partea superioară a verinului de comandă al trenului și lateral (40e) o prižă pentru un releu manometric (40n). Nivelul lichidului în acumulator, se află la nivelul prizei manometrului atunci când verinul de comandă este în poziția deschis (Fig. 40).

La închiderea verinului, tot lichidul din cilindrul lui trece în acumulator unde comprimă aerul mărind presiunea.

5. Pompa de mâna (Fig. 41D) este o pompă cu dublu efect și permite, în cazul când nu merge pompa motor pentru ridicarea trenului sau acumulatorul pentru scoborîre, să efectuăm aceste manevre cu ajutorul ei.

Această pompă aspiră (a) lichidul necesar din rezervorul de alimentare și pompează (b) lichidul în circuitul de lucru.

6. Robinetul de siguranță (41N), este un robinet cu două căi, al cărui scop este de a pune pompa de mâna în legătură cu camera superioară a verinului de comandă al trenului pentru deschiderea acestuia, în cazul unui defect al acumulatorului G (vezi schema de comandă fig. 41).

7. Selectorul (41U) care este intercalat pe conducta de aer pentru ambreiajul pompei motor comandă această ambreiere a pompei motor pentru escamotarea trenului.

8. Manometrul Q este un manometru gradat până la 40 kg/cm^2 branșat pe acumulatorul G printre un relee manometric.

9. Manometrul P este gradat până la 150 kg/cm^2 și arată presiunea de lucru în circuitul de ridicare al trenului de aterisare.

10. Lacătul de asigurare al trenului (36a) în poziția escamotată, are de scop menținerea trenului în această poziție prin mijloace mecanice. El este ținut tot timpul deschis sub acțiunea unui resort (36b) în afară de situația când trenul este escamotat, când lacătul este închis de un verin hidraulic (36T) branșat pe circuitul hidraulic de ridicare al trenului.

11. Pistonul de comandă al lacătului (T) este un piston simplu (36c) care se mișcă într-un cilindru (36d) sub presiunea lichidului din circuitul de ridicare al trenului (Fig. 41) admis prin 36e.

Tija (36f) acestui piston, este legată de lacătu de asigurare ale trenului. Atunci când presiunea pe fața pistonului (36c) crește, acesta este împins și prin tija lui (36f) comandă închiderea lacătului (36a). *prin intermediul uneor pârghii*

Când presiunea scade, resortul antagonist (36b) acționează asupra pistonului care face cursa inversă împingând afară lichidul din cilindru, și comandând deschiderea lacătului (36a). *12. Pedala (36H) dă posibilitatea pilotului să deschidă mecanic lacătele trenului - în cazul când dehidraulică nu funcționează - prin apăsarea cu piciorul pe pedala.*

Ridicarea trenului (Fig. 40, 41, 42 și Anexa II.)

Pentru a obține mișcarea de ridicarea trenului, se pune maneta distribuitorului (R) în poziția „spre înapoi”, ridicare care are efectul de a deschide clapetul (b), clapetul (a) rămânând închis; după aceia se ambreiază pompa cu ajutorul selectorului (U) de comandă, care se găsește în partea stângă a pilotului (vezi fig. 42), *apăsând pe acest selector.*

Pompa motor aspiră lichidul din rezervorul de alimentare (E) și îl refulează în circuitul de lucru.

Lichidul pătrunde la filtrul (M_1) ajunge la distribuitor (R), trece prin clapetii (C) și (b) printr'un alt filtru (M_2) și ajunge la verinul trenului prin racordul inferior.

Un manometru (P) (fig. 43) indică presiunea de lucru *(50—120 kg/cm²)*.

Lichidul care intră în verin, la partea de jos, lucrează asupra pistonului pe care îl împinge în sus, antrenând în această mișcare întreaga jambă a trenului.

O derivație din circuitul de ridicare lucrează asupra pistonului auxiliar (I), deschizând un clapet care permite uleiului de pe fața superioară a pistonului, să se întoarcă în acumulatorul (G).

Lichidul care se întoarce în acumulator (G) comprimă spațiul cu aer dela presiunea inițială care trebuie să fie cuprinsă între $15—18 \text{ kg/cm}^2$ când trenul este deschis până la $23—26 \text{ kg/cm}^2$, când trenul este complet închis.

Presiunea indicată mai sus în acumulator se controlează cu manometrul Q (fig. 43).

Acest volum de aer închis sub presiune în acumulator, va servi mai târziu pentru coborîrea trenului.

Când semnalizatorul electric (Fig. 45) arată că trenul este zăvorit (lămpile cu lumană roșie, sunt aprinse) atunci se desambracează pompa cu ajutorul selectorului (U).

Zăvorirea hidraulică în poziția escamotat este împlinită, deoarece lichidul din verin nu se poate înapoia, supapa (39c) a distribuitorului oprind acest sens de circulație.

Ridicare de ajutor.

Dacă pompa de motor sau ambreiajul să aibă defecțiuni, se poate ridica trenul, cu ajutorul unei pompe de mână (D) (Fig. 41 și 44).

Lichidul vine dela rezervorul (E), trece prin filtrul (M3), intră în pompa de mână (D) care pompează lichidul în canalizația de ridicare, lucrând la fel cu pompa motorului.

Otentire : a nu se nubla la robinetul sigilat N.

Coborîrea trenului.

Se impinge maneta „d“ a distribuitorului „R“ înainte.

Prin această manevră se deschide „a“ și se închide supapa „b“, (Fig. 41).

Sub efectul presiunii din acumulatorul „G“, lichidul este împins prin supapa „I“ a verinului „A“ pe fața superioară a pistonului. Lichidul de pe fața inferioară trece prin supapa „a“ în rezervorul „E“. Aceiași cale o urmează și lichidul din verinul de zăvorire „T“, sub efectul resortului (36b). Pistonul coboară și odată cu el și jamba respectivă. *Dacă la cătul nu se deschide se va apăsa cu piciorul pedala (36H).*

Coborîrea de ajutor.

In cazul când acumulatorul „G“ a pierdut presiunea prin spargerea sa, sau a unei țevi în legătură cu el, trenul nu mai poate fi scos prin manevrarea distribuitorului „R“, decât parțial cât poate ești sub greutatea proprie, fără însă a se produce zăvorirea automată a verinului în poziția deschisă.

In acest caz, putem introduce presiune pe fața superioară a pistonului verinului „A“, deschizând robinetul de siguranță „N“ (Fig. 41 și 44) care se găsește pe partea dreaptă a carlingei și acționând pompa motorului „C“ ca de obicei apăsând pe selectorul „U“. Lichidul deschide și trece prin supapa verinului „J“, izolând în acelaș timp acumulatorul și canalizațiile sale prin închiderea supapei „I“.

Dacă pompa motorului nu funcționează (ex.: motorul calat prin gripaj sau ruptură de piese, lipsa de aer comprimat în butelie prin găuri etc.) se va înlocui pompa motorului „C“ cu pompa de mână „D“. Dacă întreaga instalație este distrusă, se poate încerca scoaterea și zăvorirea totală a trenului printr'un picaj urmat de o redresare energetică, sau mișcări energice de balans lateral.

Semnalizatoarele de poziția trenului.

a) Trenul scos pentru aterisaj.

Lămpile verzi ale semnalizatorului electric aprinse (Fig. 45).

Presiunea în acumulatorul (G) (Manometrul „Tren“ Q) cuprinsă între 15—17 kg/cm². Reducând motorul, claxonul nu trebuie să sună.

b) Trenul în poziție intermedieră.

Dacă una sau amândouă jambele se găsesc în poziția intermedieră, atât lampa roșie cât și lampa verde, sunt aprinse, pentru jamba respectivă.

Claxonul sună când se reduce motorul.

c) Trenul în poziția escamotat.

Când amândouă jambele s-au agățat în cărlig, presiunea la pompa de ridicare (manometrul P. eticheta „POMPA“) crește brusc la 120 kg/cm^2 . (Fig. 43).

Se stinge ambele lămpi verzi și rămân aprinse numai lămpile roșii.

Claxonul sună dacă se reduc gazele : Presiunea în acumulator (manometrul „TREN“) crește la $23 - 25 \text{ kg/cm}^2$.

Observații. Atât lămpile verzi cât și cele roșii, se pot stinge dând către stânga contactul ce se găsește la suportul lor. Dacă însă se reduce motorul, lămpile se aprind automat, indicând poziția fiecărei jambe.

Se recomandă ca în timpul sborului, să se controleze indicațiile lămpilor pentru a se asigura că trenul nu ieșe singur afară, ceeace se poate întâmpla dacă una din supapele „a“ sau „c“ ale distribuitorului nu sunt bine închise. În acest caz se va apăsa câteva secunde pe selectorul „U“ de ambreiaj, până când manometrul „POMPA“ P și lămpile arată că trenul s'a închis din nou.

La aterisaj, când voleții de curbură sunt scoborîți, se poate vedea direct din cabină, poziția roților.

Întreținerea trenului de aterisare.

1. Se va unge trenul de aterisaj la toate articulațiile unde sunt prevăzute gresoare.
2. Se va observa ca nici o piesă să nu fie deformată împiedecând mișcarea de escamotare sau deschidere a trenului.
3. Se va verifica dacă tablele de carenaj (31o) ale trenului se aplică pe aripă cu un joc suficient și nu agață.
4. Pentru a verifica dacă anumite deformații nu produc o frânare în timpul mișcării trenului, se va scoate verinul de comandă și se va escamota trenul cu mâna, el trebuind să meargă ușor.
5. Tija verinului trebuie să fie menținută curată și unsă bine.
6. Se va verifica din când în când ca să nu avem surgeri din verin pe tija lui (defect de etanșeitate). În caz de defect, se va strângă ușor capul inferior al verinului (31u).
7. Se va verifica etanșeitatea tuturor racordurilor, țevăriei flexibile, și dacă este nevoie, să se strângă aceste racorduri.
8. Să nu se demonteze clapeții verinului (34t)
9. Se va verifica umflarea amortizoarelor. Umflarea se face prin ventilul 35 v.

Umplerea cu lichid și aerisirea sistemului hidraulic de ridicare a trenului și voleților.

1. Avionul ridicat pe capre și cu trenul deschis.
2. Se demontează verinul și se introduce lichid „Messier“ în verinul deschis.
3. Se remontează verinurile.
4. Se umple rezervorul de alimentare.
5. Se umple apoi acumulatorii prin robinetele respective, stabilind o oarecare presiune de aer și apoi se desfac racordurile de sosire la verin dela acumulator. lichidul începând să se scurgă. Atunci când lichidul care se scurge nu mai are bule de aer, se strângă racordul.
6. Se reface nivelul de lichid în acumulator, lăsând să se scurgă surplusul prin robinet care face oficiu de prea plin.
7. Se bagă aer în acumulator stabilind o presiune de 15 kg/cm^2 pentru acumulatorul trenului și 14 kg/cm^2 pentru al voleților. (Vezi cap. „Întreținere“)

Aerisirea țevăriei de ridicare a trenului și voleților.

1. Se punе maneta distribuitorului cu două poziții în poziția „ridicare“.
2. Se slăbesc racordurile țevii de legătură dintre clapetul verinului și baza lui.
3. Se dă drumul pompei și se observă surgerile de ulei la racordurile slăbite.
4. Când lichidul se scurge fără bule de aer, se strângă întâi racordul clapetului și apoi cel al verinului, fără a opri pompa.

5. Se lasă să funcționeze pompa până la ridicarea completă a trenului și a voleților.
6. Se oprește pompa și se pun manetele distributiorului pentru scoborîrea trenului și a voleților.
7. Se refac toate operațiile de mai multe ori, până când lichidul nu mai conține bule de aer.
8. Se observă tot timpul nivelul în rezervorul de alimentare.

Aerisirea țevăriei de coborîre.

Prin manevrele successive de ridicare și coborîre ale trenului, bulele de aer sunt goneite în acumulatori, așa că aerisirea se face automat.

Umplerea rezervorului de alimentare.

1. Rezervorul de alimentare se umple cu lichid până la nivelul fundului filtrului din interior.
2. După operațiile de aerisire, se va refa nivelul lichidului din rezervorul de alimentare.

Întreținerea sistemului de comandă.

1. Se va verifica în fiecare săptămână nivelul de lichid în rezervorul de alimentare și se va refa acest nivel.
2. Se va restabili presiunea în acumulatori, imediat ce manometrele ne vor indica o pierdere.
3. Se vor supraveghia manometrele cari trebuie să fie în bună stare.
4. În fiecare lună se vor verifica și se vor curăți toate filtrele.
5. Se vor verifica racordurile ca să nu aibă pierderi și dacă este nevoie se vor strânge, sau în cazul că nu refac etanșeitatea, se vor înlocui.
6. Se va verifica pompa.

Defecte de funcționare.

Escamotarea.

Dacă escamotarea se face greu sau deloc, pot fi următoarele motive :

1. Pompa trebuie să se învârtească la cel puțin 600 t/min. pentru a se putea amorsa. Se va învârti pompa la un regim mai mare decât cel inferior.
2. Insuficiența presiunii de aer pentru ambreiajul pompei (30 atm.)
3. Ambreiajul patinează (se va curăța).
4. Rezervorul de alimentare nu are plinul prescris.
5. Structura trenului este deformată; se va verifica cum am spus la întreținerea trenului.
6. Racordurile suflă (se vor strânge sau înlocui).

In sbor.

Dacă aterisorul nu stă închis și pompa motor nu-l reînchide, se va pompa lichid cu pompa de mână. După câteva pompări, trenul trebuie să se zavorască.

Cauzele neescamotării pot fi:

1. Aerisirea țevăriei prost făcută.
2. Clapeții distributiorului nu sunt etanși din cauză că filtrele au lăsat să treacă impurități. Se vor verifica filtrele și dacă defectul persistă, vor trebui rodați clapeții.
3. Se vor verifica racordurile să nu sufle.

Coborîrea.

- a) Dacă maneta e pusă în poziția „coborîre“ și trenul nu se deschide.

Clapetul distribuitorului nu se deschide.

Se va desface racordul de la distribuitor și coborîrea este obligatorie.

b) Dacă trenul nu se zăvorește în poziția „deschis“, atunci înseamnă că nu există suficientă presiune în acumulatori.

Se va desface robinetul de ajutor și se va acționa fie pompa motor, fie cea de mână.

In caz că nu este lichid suficient în canalizație pentru umplerea verinului, atunci se va face un picaj cu o redresare, maneta fiind pe poziție de coborîre și se va balansa avionul. Zăvorirea se va face sigur.

ATENȚIUNE:

Ori de câte ori s'a ~~manevrat~~^{coborît} trenul cu pompă de mână, se va ~~verifica~~^{necesică sau cea} reface nivelul din rezervor și dacă este nevoie se va ~~reface~~^{reface}. ~~lidier~~^{reducere} din instalatii

Cantitatea totală de lichid conținută în sistemul hidraulic este de 8 litri.

Frânele.

Atât frânele propriu zise cât și sistemul de comandă al lor, sunt de tipul hidro-pneumatic „Messier“.

Frâna propriu zisă (Fig. 46 și 47), se compune dintr'un platou (46a) care este împiedecat să se învârtească, de un ax (31n) care-l fixează de furca trenului.

Acest platou poartă doi saboți de frână (46b), acționați de două pistoane (46c) asupra cărora în momentul frânării, se execută o presiune hidraulică. Sub acțiunea acestor pistoane, saboții sunt aplicați pe tamburul roții (46d) pe care o frânează.

Sistemul de comandă al frânelor (vezi schema fig. 48 și 49) este următorul:

Dela butelia (2) în care avem o presiune de 30 kg/cm^2 , pleacă o conductă care trece prin racordul 6 și ajunge la detendorul (7) unde presiunea este micșorată de la 30 kg/cm^2 la 8 kg/cm^2 . Dela detendor, aerul trece la manșa (8). Prin apăsarea butonului (13) (vezi și fig. 43) din capul manșei, aerul sub $7-8 \text{ kg/cm}^2$ este lăsat să treacă mai departe prin racordul (15) la repartitorul (16) care este conjugat cu palonierul. Între manșă și repartitor, este branșat un manometru (17) care ne indică presiunea în circuitul frânei ($7-8 \text{ kg/cm}^2$) (vezi fig. 43 FRÂNA).

Repartitorul (16) (vezi fig. 43) fiind conjugat cu palonierul, distribuie presiunea de aer primită la hidropompele (19) și anume presiuni egale când palonierul este la mijloc și diferite când palonierul este într'o parte.

Hidropompele primesc aerul sub 8 kg/cm^2 prin intermediul repartitorului (16) și transmit mai departe presiunea asupra lichidului care acționează pistoanele saboților de frână.

Un rezervor (20) (vezi și fig. 43) alimentează cu lichid tot timpul circuitului hidraulic de frânare (Hidropompe și pistoanele saboților de frână).

Cantitatea totală de lichid necesară este de aproximativ 1 litru.

Întreținerea și reglajul frânelor.

Saboții de frână.

Garniturile saboților, trebuie să fie totdeauna uscate, grăsimea împiedecând funcționarea frânei.

Dacă garniturile sunt unse, trebuie spălate cu benzină, sau cu benzol, frecându-le cu o perie metalică.

În cazul când sunt prea îmbibate cu grăsime, se vor înlocui.

Reglajul frânelor.

Reglajul trebuie așa fel făcut, încât sabotul să frece de tambur pe toată suprafața. Verificarea se face astfel: (Fig. 46).

Se ridică avionul, se scoate roata, se unge cu praf de cretă saboții (46b) se introduce roata și se învârtește. Se scoate roata și se observă saboții cari trebuie să fie șterși de cretă pe toată suprafața. În cazul că sunt locuri cari au rămas cu praf de cretă, înseamnă că reglajul nu este bine făcut. În acest caz, se învârtesc axe (Fig. 46e) în jurul cărora se rotesc saboții, axe cari sunt fixate pe excentrice. Când se obține un contact pe toată suprafața, reglajul este terminat.

Pentru a aprobia sau îndepărta saboții de tambur, se va lucra asupra șuruburilor (Fig. 46f) fixate pe mijlocul saboților. Aceste șuruburi sunt montate tot pe excentrice.

Instalația de comandă (Fig. 48 și 49).

La fiecare 6 luni, se vor verifica toate garniturile.

Se va verifica rezervorul de aer ca să fie totdeauna protejat prin vopsea pentru a evita ruginirea locală, care poate da loc la accidente.

Se va verifica totdeauna prin manometrul (5) ca să avem presiune în butelia de aer 30 kg/cm^2 .

Detendorul (7) se regleză prin strângerea sau slăbirea capacului. Pentru a verifica presiunea ce trebuie admisă la distribuitor (manometrul 17), se face un *punct fix* cu motorul în plin și manșa trasă, când avionul fără cale și numai frână, trebuie să nu aibă decât o ușoară tendință de avansare.

Reglajul se face din detendor.

Repartitorul 16.

Se va verifica :

a) Poziția de punct mort a repartitorului să corespundă cu poziția de punct mort a palonierului.

b) Limitarea cursei palonierului să nu fie făcută prin repartitor.

Rezervorul de lichid 20.

Se va verifica nivelul lichidului în rezervor în fiecare săptămână, adăogându-se lichidul necesar pentru menținerea nivelului în rezervor la $\frac{3}{4}$.

La introducerea lichidului în circuitul de frână, se va avea în vedere evitarea bulelor de aer și se va face o bună aerisire (scoaterea bulelor) pentru că dacă avem bule de aer, putem avea accidente la frâne, cari nu mai funcționează normal.

Aerisirea circuitului de frână se va face astfel :

Se ia o siringă echipată cu țevărie flexibilă și un racord. Se umple siringa cu ulei de frână Messier și se înșurubează în locul șurubului de aerisire al cilindrului inferior (46c) de frână. Se desface șurubul de aerisire al cilindrului superior (46c) de frână.

Impingând uleiul cu siringa, acesta va ieși prin gaura de aerisire a cilindrului superior și rezervorul de alimentare (20) vezi schema (fig. 48 și 49). Când uleiul iese fără bule de aer prin gaura de aerisire a cilindrului superior, se astupă aceasta cu șurubul lui și se continuă introducerea uleiului cu siringa, observându-se lichidul care ajunge în rezervorul 20. Când nici în rezervor nu mai ajunge lichid cu bule de aer, aerisirea este gata. Se scoate siringa și se astupă gaura de aerisire a cilindrului inferior.

Ca verificare, se redesface șurubul găurii de aerisire a cilindrului superior și se lasă să curgă prin această gaură lichid din rezervorul 20. Dacă lichidul vine fără bule de aer, aerisirea este bine făcută. În caz contrar, se reia operația de aerisire dela început.

Bechia

Bechia avionului IAR-80, se compune din două elemente distincte :

- Bechia propriu zisă cu patina (50a).
- Amortizorul bechiei (50b).

1. Bechia propriu zisă se compune dintr'un tub carenăt (50c) având la partea superioară sudat, un tub perpendicular pe el prin care trece axul (50) de fixare la fuselaj, iar la partea inferioară, două urechi (50e) de cari se fixează printr'un cordon (50f) amortizorul.

Tot la partea inferioară, fixate cu buloane, se află patina bechiei (50g) care atunci când se uzează, poate fi înlocuită.

2. Amortizorul bechiei este hidropneumatic de tipul IAR-UT, având o cursă de 160 mm. fiind montat cu cilindrul în jos și pistonul în sus pentru a feri partea culisantă de murdărie (50b).

La partea inferioară, se fixează de bechie, printr'un cordon (50f), iar la partea superioară de ultimul cadru al fuselajului. La acest punct se poate ajunge printr'o portiță practicată în învelișul coei pe partea stângă.

Un carenaj (51a) fixat cu șuruburi *Elastic stop* pe cocă și căptușit cu un burduf de piele, astupă decuparea inferioară a ultimei travee a cocii și permite trecerea bechiei și a amortizorului.

Grup moto-propulsor

Pentru detalii vezi notita tehnică a motorului.

a) *Motor* (Fig. 52).

Marca I.A.R.
Tip 14.K.IV. c. 32
Altitudine de utilizare restabilire 3200 320+200

M o t o r	Putere C. P.	Regim. t/m.	Presiunea la admisie mm-Hg
Nominal la 3200 m.	1000	2300	850±10
Maximum la sol timp de 3'	960	2300	935±10
Utilizare la sol			
La cale			

Raport de reducere	2/3
Regimul nominal al eliciei	1533 t/m.
Consumația de benzină	295^{+15}_{-7} gr./CP oră
Consumația de ulei	10^{+5}_{-5} gr./CP oră
Greutate totală, echipat	688 kg.

b) *Magnetouri*

c) *Bujii*

Tip B.G. 4 SL

d) **Carburatoare**

Număr
Marca
Tip

(X) Grupe moto - propulsor
Avionul este echipat cu un motor IAR - 11UK IV C-32 care are 14 cilindri disponibili în două stări.

e) **Pompe de apă**

Număr
Marca
Tip

Caracteristicile motorului sunt arătate la pag...
Pentru detaliu se va consulta multă tehnică a acestui motor.

f) **Pompe de ulei**

Număr
Marca

(*) Convenile motorului sunt arătate în fig. 53.

Fie că compun din:

Comanda gazelor și limitat de admisiune
Comanda limitatorului de admis.

Comanda de înăsprișor (plină bună)

Comanda de amorsaj a canalizării de benzine.

g) **Demaror electric**

Marca
Seria

(*) **Comerț**

Comar

port din stânga

Carbur

automat.

Tot în metru (71a) pe

Maneta

releul superior

Dela p

pârghia (53d),

Coman

(53h) din stâng

aceea se taie cu

Transm

Pompa de injecție (Fig. 55a) tip I.A.R., este fixată în partea dreaptă a pilotului, sub planșa de bord. Pentru a injecta benzină, se desurubează mânerul și se pompează benzina care este aspirată din rezervorul inferior.

După injectare, se însurubează mânerul până la refuz.

Sistemul de pornire este format:

— Dintr'un demaror de inerție electric tip I.A.R. licență ECLIPSE, montat pe partea posterioară a motorului.

— Dintr'un starter tip BOSCH (45r) licență ECLIPSE, montat pe planșa de bord în partea dreaptă.

— Acumulatorii de 24 volți de pe aerodrom, care se branșează la priza de sub avion în bordul de atac al aripilor drepte.

Lansarea demarorului se face prin împingerea starterului (45r). După ce demarorul a atins turăția respectivă, atunci se trage starterul înapoi. Prin această mișcare se cuplează demarorul cu motorul.

La caz de nevoie, se poate lansa demarorul și cu ajutorul unei manivele, care în caz de utilizare se găsește în avion.

Comanda de amorsaj (Fig. 56) a canalizației de benzинă se face prin maneta (56a) ce se găsește în stânga postului de pilotaj.

d) <i>Carburatoare</i>	Numărul	1
Marca	.	Stromberg
Tip	.	NAR 130 RGSL
e) <i>Pompe de alimentare cu benzină</i>	Numărul	2
Marca	.	I.A.R.
Tip	.	Model IV
f) <i>Pompe de ulei</i>	Numărul: 1 pompă triplă și 1 pompă suplimentară.	
Marca	.	I.A.R.
g) <i>Demaror electric</i>	Marca	Bendix
	Seria 11 A de mână și electric	

~~(*) Comenzi motor (Fig. 53).~~

~~Comanda gazelor~~ (Fig. 53), se face cu ajutorul unei manete (53a) fixată pe un suport din stânga pilotului (54a). *NAR 130 RGSL*

Carburatorul motorului este de tip ZENITH-STROMBERG, cu corectorul altimetric automat.

Tot în mod automat se face și reglajul presiunii la admisie „Boost”, iar un manometru (71a) pe planșa de bord, arată presiunea amestecului în mm. Hg.

Maneta de gaze (53a și 54a), transmite mișcarea prin tijele (53b și 54b) până la retelele superior (53c) și apoi la pârghia (53d) articulată pe tubul (53g) fixat pe planșa parafoc.

Dela pârghia (53d) la carburator, legătura se face cu tija telescopică (53e). Tot dela pârghia (53d), pleacă o tije (53f) la „Boost” (limitatorul de admisie).

~~Comanda de oprire~~ (Inăbușitor) (Fig. 53) se face prin apăsarea clapei „Oprire” (53h) din stânga pilotului. Prin această comandă, se înăbușe motorul pentru a-l cala. După aceea se taie contactul și se închide robinetul de benzină.

Transmisia dela clapa de oprire la carburator, se face cu cablul Bowden (53i).

~~Pompa de injecție~~ (Fig. 55a) tip I.A.R., este fixată în partea dreaptă a pilotului, sub planșa de bord. Pentru a injecta benzină, se desurubează mânerul și se pompează benzina care este aspirată din rezervorul inferior.

După injectare, se însurubează mânerul până la refuz.

Sistemul de pornire este format:

— Dintr'un demaror de inerție electric tip I.A.R. licență ECLIPSE, montat pe partea posterioară a motorului.

— Dintr'un starter tip BOSCH (45r) licență ECLIPSE, montat pe planșa de bord în partea dreaptă.

— Acumulatorii de 24 volți de pe aerodrom, care se branșează la priza de sub avion în bordul de atac al aripiei drepte.

Lansarea demarorului se face prin împingerea starterului (45r). După ce demarorul a atins turăția respectivă, atunci se trage starterul înapoi. Prin această mișcare se cuplează demarorul cu motorul.

La caz de nevoie, se poate lansa demarorul și cu ajutorul unei manivele, care în caz de utilizare se găsește în avion.

~~Comanda de amorsaj~~ (Fig. 56) a canalizației de benzină se face prin maneta (56a) ce se găsește în stânga postului de pilotaj.

Centru spargerea spumei de ulei
reparat are următoare o sită la
prin de întorcere a uleiului la
reparat. - n cele două
pilotului.

Centru a mi se vorbi uleiul din
teava de aerisire să preia un
de vîntu de ulei.

Teava de aerisire este adună în formă
de spirală și trece printr-un mărăcijnă
de decantare - Pe fiecare spiră
măriță părăsite căte 2 găuri ve nuod
uleiul este centru prins în adună
tui decantator. - Asemenea

Paul's. Teava spirală uleiul din
decantator este reasus în rezervor
de ulei în f. -

itri și e făcut
sale în interior.
scurgerea ulei-

toare de nivel
flanșă (57k)

orți (60h), fie-

a planșei para-
obinetul de des-

erge la motor.
entul filtrant și
și intră în motor.
curățirea de im-

prind scurgerea

Radiatorul are
în legătură cu valva Clarke, iar cea de ieșire cu rezervorul. Câmpia lui este în aşa fel făcută, că permite trecerea uleiului cald, prin toate tuburile radiatorului și a uleiului mai puțin cald, direct prin spațiul între cămașa exterioară și cea interioară. Regularea circulației se face automat cu ajutorul valvei Clarke, al cărei principiu de funcționare este descris mai jos. Radiatorul de ulei se fixează cu două coliere pe longeronul anterior între bordurile de atac ale nervurilor 18—15 împreună cu gura de intrare a aerului (vezi fig. 61).

Valva tip Clarke (Fig. 59) are misiunea de a regula automat vâscozitatea și circulația uleiului prin radiator pentru ca alimentarea motorului cu ulei, să se facă la aceiași vâscozitate în mod neîntrerupt și normal, independent de variațiunile temperaturii aerului, atât la decolare cât și în sfârșit.

Principiile constructive și funcționarea valvei Clarke, sunt următoarele: uleiul dela motor care intră în corpul valvei, are două posibilități în funcție de vâscozitatea lui și anume:

a) Uleiul destul de cald, deci subțire, pătrunde printr'un ventil (59a), ținut de o membrană elastică (59b) în compartimentul respectiv (59c), de unde curge la o priză a radiatorului și se răcește, trecând prin tuburile lui.

b) Uleiul relativ rece, deci gros, dă naștere la presiuni mari în interiorul valvei, membrana se întinde și închide ventilul (59a) al primului compartiment, în acest moment, se

Mișcarea este transmisă prin cablul (56b) la pompele cu membrană din cele două grupuri combine D.B.U.

Contactul (Fig. 54d) este de tip Bosch cu patru poziții, fixat în stânga pilotului. Întreaga instalație de aprindere, este blindată contra paraziților.

Alimentarea cu uleiul (Fig. 57).

Sistemul de ungere se compune din următoarele elemente:

- Un rezervor de ulei (Fig. 60).
- Un filtru de ulei (Fig. 57b).
- Un radiator de ulei (Fig. 57c) (vezi și 61c).
- Valva Clarke pentru regularea vâscozității uleiului (Fig. 59 și 57d).
- Canalizația.

68

Rezervorul de ulei (vezi și Fig. 57 și 60) are o capacitate de 50 litri și e făcut din tablă de duraluminiu de 0,8 mm. grosime, întărită cu trei cadre transversale în interior. Fundul interior e prevăzut cu două flanșe, din care una (57e) servește pentru scurgerea uleiului la filtru, iar cealaltă (57f) pentru golirea rezervorului.

Pe fundul superior, se găsește bușonul de umplere (57g) tija indicatoare de nivel (57h) și priza de aerisire (57i). Întoarcerea uleiului în rezervor, se face prin flanșa (57k) nituită pe manta sub fundul superior.

Rezervorul de ulei este montat în fața planșei parafoc pe patru suporti (60h), fiecare având câte două rondele groase de cauciuc pentru amortizarea șocurilor.

Filtrul de ulei D.B.U. (57b) tip F-25A este fixat pe partea inferioară a planșei parafoc. Construcția este asemănătoare cu aceea a filtrului de benzină, afară de robinetul de deschidere și pompa de amorsare, pe care nu le are.

Filtrul este intercalat pe conducta (57l), care vine dela rezervor și merge la motor.

Uleiul intră în corpul filtrului prin racordul de intrare, parcurge elementul filtrant și ieșe prin racordul de ieșire, trece prin cutia termometrului de intrare (57 m) și intră în motor.

Demontarea și curățirea filtrului, se face prin scoaterea clopotului și curățirea de impurități a elementului filtrant.

La demontare, orificiile de intrare și ieșire, se închid automat, oprind scurgerea uleiului.

Radiatorul de ulei (Fig. 59) este de tip fagure, cu suprafață radiantă de 2,5 m.². Radiatorul are două prize pentru intrare și una pentru ieșirea uleiului. Prizele de intrare sunt în legătură cu valva Clarke, iar cea de ieșire cu rezervorul. Cămașa radiatorului este în aşa fel făcută, că permite trecerea uleiului cald, prin toate tuburile radiatorului și a uleiului mai puțin cald, direct prin spațiul între cămașa exterioară și cea interioară. Regularea circulației se face automat cu ajutorul valvei Clarke, al cărei principiu de funcționare este descris mai jos. Radiatorul de ulei se fixează cu două coliere pe longeronul anterior între bordurile de atac ale nervurilor 18—15 împreună cu gura de intrare a aerului (vezi fig. 61).

Valva tip Clarke (Fig. 59) are misiunea de a regula automat vâscozitatea și circulația uleiului prin radiator pentru ca alimentarea motorului cu ulei, să se facă la aceiași vâscozitate în mod neîntrerupt și normal, independent de variațiunile temperaturii aerului, atât la decolare cât și în sfârșit.

Principiile constructive și funcționarea valvei Clarke, sunt următoarele: uleiul dela motor care intră în corpul valvei, are două posibilități în funcție de vâscozitatea lui și anume:

a) Uleiul destul de cald, deci subțire, pătrunde printr'un ventil (59a), ținut de o membrană elastică (59b) în compartimentul respectiv (59c), de unde curge la o priză a radiatorului și se răcește, trecând prin tuburile lui.

b) Uleiul relativ rece, deci gros, dă naștere la presiuni mari în interiorul valvei, membrana se întinde și închide ventilul (59a) al primului compartiment, în acest moment, se

deschide un al 2-lea ventil (59d) ținut de un resort (59e) suficient de puternic și uleiul pătrunde în compartimentul celălalt (59f) de unde curge la o a doua priză de intrare a radiatorului și trece repede prin spațiul între cămașa exterioară și cea interioară, neavând timp să se răcească.

x) →

Canalizația (Fig. 58).

Conductele canalizației de ulei, sunt din tuburi flexibile „Aviotub“ de 20 mm. și 35 mm. diametru interior.

Din rezervor, uleiul curge la filtru și de acolo la motor, prin tuburi de \varnothing 25 mm. Legătura între motor-valva Clarke-radiator se face cu tuburi de \varnothing 20 mm., iar dela radiator până la rezervor, cu tub de \varnothing 25 mm. interior. Un aparat combinat (Fig. 57 și 71b) Siemens cu funcționare electrică, indică pe tabloul de bord, atât temperaturile uleiului la intrare și ieșire din motor, cât și presiunea lui. Un termometru dulce de ulei indică temperaturile la intrare și ieșire din motor. Un manometru dulce de ulei în benzинă indică presiunile

Alimentarea cu benzină (Fig. 63). *cas. № 1-2004-231-240.*

Sistemul de alimentare cu benzină se compune din :

— Două rezervoare de benzină, inferior (63a) și superior (63b) cu capacitatea totală de 455 litri.

— Grupul combinat D.B.U. (63c vezi și fig. 62) compus din două filtre (62c) cu robinete (62d) și o pompă de amorsare (62e).

— Canalizația.

Rezervorul de benzină inferior (Fig. 64) cu capacitatea de 292 litri, e plasat între cadrele I și II a părții anterioare a fuselajului și se prinde cu patru buloane și rondele de cauciuc pentru amortizare, prin suporții (64f).

Rezervorul e construit din tablă de duraluminiu de 1 mm. și 1,2 mm. grosime și întărit în interior cu cadre transversale și longitudinale.

Pe fața superioară a rezervorului, sunt prevăzute prize pentru litrometru (65a) și aerisire (65b) și pe cea inferioară, sunt prize pentru aspirație (65c) și golire (65d); pe partea laterală dreapta, sunt două prize (65e) pentru întoarcerea surplusului de benzină (refulare), iar pe partea dinapoi, este o priză de comunicație (65f) cu rezervorul superior și o priză pentru injecție (65g).

Rezervorul de benzină superior (Fig. 66) are capacitatea de 163 litri și este fixat pe longeroanele superioare ale fuselajului prin suporți (66a). El ocupă tot spațiul dintre schelet și capotajul fuselajului.

Mantaua superioară a rezervorului, este din tablă de dural de 0,8 mm., iar cea inferioară de 1 mm. grosime. În interior el este întărit cu mai multe cadre transversale. Pe fundul rezervorului sunt prevăzute două prize: una pentru comunicație (65h) cu cel inferior și alta pentru aerisire (65n). Pe peretele ^{superior} posterior se află o priză (65m) pentru litrometrul de benzină. Umlerea ambelor rezervoare cu benzină, se face printr'un bușon (65p) al rezervorului superior. O portă în capotajul fuselajului permite accesul la acest bușon.

Grupul combinat D.B.U. (Fig. 62 și 67) se compune din două ansambluri cuplate, fiecare ansamblu cuprinde câte un filtru (62c) și robinet (62d), iar unul din ele are și o pompă de amorsare (62e).

El se compune (Fig. 67) dintr'un canal de intrare, prevăzut cu un racord (7), urmat de un ventil de închidere (8), care se reazemă pe o membrană de etanșeitate (9).

Ventilul de închidere (8) este acționat de o pârghie cu ax, prin membrana de etanșeitate.

Canalul de intrare prin ventilul (8), este prelungit până la clopotul filtrului (10) în care se află filtrul de benzină (11) propriu zis.

Clopotul filtrului (10) e demontabil. Fixarea lui la grupul D.B.U. se face prin scăriță (12) și piuliță de strângere (13).

Partea superioară a unuia din cele două filtre, este prevăzută cu o pompă de amortisare, compusă din ventilul de aspirație (14) și ventilul de refulare (15) acționat de o pârghie (16), printr-o membrană mare de etanșeitate (17).

După ventilul de refulare (15), canalul este condus la un racord de ieșire (18).

Pentru curățirea filtrului, se slăbește piulița (13) și se înlătură scărița (12). Aceasta se face cu atenție, deoarece sub filtrul (11) se află un resort puternic (19), care poate arunca clopotul și filtrul. Se spală filtrul (11) și interiorul clopotului cu benzină. Pentru montare, se aşeză la loc filtrul (11), resortul (19) și clopotul (10), fixându-le cu scărița (12) și piulița (13).

Pârghiile pentru comanda ventilelor de închidere, au câte patru poziții și sunt cuplate în modul următor :

Pozitia I	ventilul dr.	deschis	și	ventilul stg.	deschis
" II	" "	" "	" "	" "	închis
" III	" "	"	închis	" "	deschis
" IV	" "	" "	" "	" "	închis

Aceste combinații permit controlul grupului D.B.U. separat pe elementele care-l compun.

Comanda ventilelor grupului D.B.U. se face cu ajutorul manetei (56c și 54c) care se găsește în stânga pilotului și a cărei mișcare se transmite la grupul DBU prin tijele (56d).

Insemnările pe sectorul manetei de comandă, arată pozițiile corespunzătoare ale ventilelor.

Canalizația (Fig. 65).

Conductele canalizației de benzină, sunt din tuburi flexibile tip „Aviotub“ de ⌀ 13 mm. interior. Benzina curge din rezervorul inferior prin două conducte separate la filtre, pompe și carburator, iar surplusul de benzină (refulare) se întoarce în rezervor, tot separat dela fiecare pompă.

În felul acesta cu canalizațiile independente ale celor două pompe de benzină, se asigură buna funcționare a sistemului de alimentare.

Presiunea benzinei la intrarea în carburator, este măsurată cu un manometru electric ~~PREMONT~~ SIEMENS, combinat cu manometru și termometru de ulei (71b).

~~K~~ **Inelul N.A.C.A.** (Fig. 70 și 68) se compune dintr'un bord de atac (69a) din tablă de dural și un inel suport posterior (69b) din tub de oțel, fixate cu numeroase contrafișe (60c) la motor. Capotele de tablă de dural (70d) întărite cu profile Δ nituite, se sprijină în față pe bord, iar în spate pe tub.

Capotele sunt formate din două părți, una superioară și una inferioară, care se prind cu închizătoarele (70e).

Comanda voleților inelului NACA. Pe inelul posterior, se articulează o serie de voleți (68f) ce se pot comanda de pilot, pentru a varia cantitatea de aer ce trece în jurul motorului. Comanda (vezi fig. 41) se face hidropneumatic, cu ajutorul distribuitorului (41s și fig. 44) care se află în dreapta pilotului și a verinului cremaieră (68g. și 41v). Când se schimbă maneta distribuitorului pentru funcționare (spre înainte, atunci lichidul din acumulatorul (41w) acționează asupra verinului cremaieră (68g) și acesta asupra axului în torsione (68h) punând în mișcare un lanț care acționează roțile (66i) închizând voleții. Deschiderea voleților se face cu poziția manetei distribuitorului spre înapoi și cuplând pompa (41c) cu ajutorul selectorului (41v) (vezi și fig. 42).

Colector de eșampament (Fig. 69k). Se compune din două părți, cea din stânga adunând gazele dela 5 cilindri și cea din dreapta dela 6 cilindri. Gurile de ieșire, câte una în fiecare parte sunt deschise lateral, în axul avionului, la terminarea inelului NACA. Restul cilindrilor evacuează gazele separat prin 3 cotoruri inferioare.

Colectorul este construit din tablă de oțel S.A.S. extrasudată, și este fixat la pipele de eșapament ale motorului, prin intermediul manșoanelor flexibile (69l) și pe cercul posterior al inelului NACA, prin bridele (68m).

Planșa parafoc (69n) desparte motorul de fuselaj. Se fixează cu coliere și buloane pe cadrul Nr. 1 al părții anteroioare a fuselajului și pe partea superioară a longeronului anterior al aripii. Planșa parafoc are decupări pentru trecerea ferurilor suportului motor și pentru trecerea diferitelor comenzi care vin din interiorul avionului.

Este construită dintr-o foaie de asbest între două table de duraluminiu, iar marginea este întărită cu corniere de dural nituite.

Aparate de bord

(Fig. 71, 72 și 73).

Aparatele de bord sunt grupate pe planșa de bord principală din fața pilotului. Planșa de bord principală se compune din trei plăci de dural fixate pe o cornieră legată cu scheletul superior al fuselajului și la podeaua dintre longeroanele superioare.

Părțile din dreapta și din stânga ale tabloului, sunt fixate rigid pe corniera suport.

Partea centrală este separată de rest și suspendată prin 7 amortizoare de cauciuc Lord.

Partea stângă cuprinde :

- Un intrerupător cu buton Siemens 77 sch 13b Bz 1 (semnalizare pe direcție și lămpi de poziție (71d)).
- Un semnalizator optic pentru încălzirea antenei vitezometrului Siemens LMA 1/1 (71f).
- Un manometru-termometru pentru ulei și benzină „Prerom“ Ev 1/T (71b).
- Un indicator-ceas tip V.D.M. Nr. 9—9500—31 pentru reglajul elicei (71e).
- Un compte-tours centrifugal „Prerom“ rep. C turaj minim 600 t/m maximum 3000 t/min. (71c).
- Un manometru de presiune la admisie Boost rep. Z „Prerom“ (71a).

Partea centrală cuprinde :

- Un altimetru „Prerom“ rep. H cu indicațiuni dela 0—10000 m. (71g).
- Un vitezometru „Prerom“ cu cadran fix cu gradație 0—700 km/oră (71h).
- Una busolă „Prerom-Kadlek“ LK-23 (71i).
- Un indicator de viraj „Prerom“ (71q).
- Un semnalizator pentru tren de aterisare „Siemens“ 77 tabl 11a (71t).
- Un clinometru longitudinal „Prerom“ rep. „D“ (71l).
- Un variometru „Prerom“ rep. X (71m).
- Un comutator pentru lansatoare.

Partea dreaptă cuprinde :

- Un manometru al stingătorului automat „IAR-BARBIERI“ (72n).
- Un ceas „Longines“ cu suspensie elastică tip 4331 (72p). *Un tablou de control pt. la...*
- Un comutator de demaraj „Bosch“ SSH 35/32 (72r).
- Un litrometru de benzină „Prerom“ (72s).
- Un volt-ampermetru Siemens L stp. 60/40 (72u).

Instalația electrică

(Fig. 74)

Curentul pentru întreaga instalație electrică a avionului, este furnizat de o baterie de acumulatori (24 volți, 7 amp. ore) și de o generatrice Bosch (24 volți 600 wați), sau Labinal (24 volți, 300 wați).

Toate cablurile care compun instalația, pleacă dela două cutii de distribuție (D_1 și D_2). (Vezi schema legăturilor electrice) anexa III.

Legăturile la motor sunt prevăzute cu prize montate pe planșa parafoc pentru a ușura demontajul și montajul.

Intreaga rețea electrică este blindată pentru a nu influența aparatele electromagnetice dela bord și instalația radio.

Toate circuitele sunt asigurate cu siguranțe automate termice cari servesc și de întrerupătoare cu buton.

Circuite.

Circuitul acumulatorului (A) cuprinde: Acumulatorul (A9), voltampermetrul de control (V1) cu shuntul respectiv (V2), 1 întrerupător automat (30A) pentru acumulator, 1 întrerupător automat (30A) pentru generatrice, generatricea (A₁), regulatorul de tensiune (A₃) și filtru contra paraziților (A₄), una priză (R₁) pentru radio, una priză exterioară (A8) pentru alimentarea întregii instalații dela o baterie de acumulator de pe aerodrom.

— **Circuitul de pornire (B)** cuprinde: Priza externă de curent (B13) la care se leagă bateria de pe aerodrom, este plasată sub fuselaj în partea din față, dreapta. Un întrerupător magnetic (B12), motorul de pornire (B10), releul de cuplaj (B3), un comutator bipolar (B11), bobina de aprindere (B4), vibratorul (B5), comutatorul de pornire (B9) și întrerupătorul de pornire (B8) (72r). Trei prize montate pe planșa parafoc (B6, B7, B14).

Pentru pornirea motorului, se va plasa comutatorul de pornire (B9, în poziția M₁+2 (54d). Apăsând întrerupătorul de pornire (B8) se stabilește curentul în releu (B12) și motorul de pornire (B10) este lansat. După ce discul demarorului a luat viteza necesară, se trage întrerupătorul de pornire. Curentul în motor este întrerupt și se închide circuitul releului de cuplare (B3); deplasarea acestuia închide întrerupătorul bipolar (B11). Se stabilește astfel curentul în vibrator și bobina de aprindere. Curentul de înaltă tensiune este aplicat pe distributiorul unuia din cele două magnetouri. Odată motorul avionului pornit, se încearcă funcționarea fiecărui magnetou (comutatorul de pornire în poziția M₁ și M₂). Când motorul este pornit, comutatorul va fi totdeauna plasat în poziția „O”. Circuitele primare ale magnetourilor, sunt astfel scurtcircuitate și se evită pornirea neprevăzută a motorului în urma unei manevre greșite.

Circuitul de pornire cu acumulatorul de bord, leagă întrerupătorul magnetic B₁₂ cu acumulatorul de bord A₉ printr'un întrerupător automat de 100 de amperi plumbuit, deoarece acest circuit se întrebunează în cazuri cu totul excepționale și anume la un aterisaj forțat pe câmp când pilotul n'aș avea un ajutor pentru pornirea motorului.

Circuitul electric pentru reglat pasul elicei (E).

Motorul electric (E1) care datorită celor două bobinaje de excitație se poate învârti în ambele sensuri, micșorează sau mărește pasul elicei. Un comutator (E3) (71z) plasat în cabina pilotului, comandă funcționarea. Poziția elicei „în drapel” poate fi fixată. Intre motor și comutator, este montat un întrerupător final (E2) care întrerupe curentul în pozițiile extreme de reglaj ale pasului.

Circuitele de semnalizare și lumini (L).

La extremitățile planului, sunt plasate cele două lămpi de poziție (L₁ și L₂). Pe derivă este montată lampa de direcție (L₁₉) în circuitul căreia se află întrerupătorul (L6) (71d)

de semnalizare. Pentru luminatul interitor al cabinei, s'au montat două lămpi (L4 și L7) (71k și 72w) în dreapta și stânga tabloului de pilotaj. Intensitatea luminoasă se poate varia după nevoie. Busola este luminată de o lampă suplimentară (L5).

Circuitele de încălzire pentru tubul Pitot și inhalator (C).

Tubul Pitot (C_1) este plasat în extremitatea stângă a planului și are în circuit un indicator de funcționare (C_2), plasat pe tabloul de bord (71f).

In cabina pilotului, se află și priza (C_3) pentru încălzirea inhalatorului de oxigen.

Circuitele de semnalizare pentru trenul de aterisaj (S) funcționează optic și acustic.

— **Semnalizarea optică** cuprinde indicatorul (S7) (71t) de poziție și intrerupătoarele (S_1 , S_3 , S_4 , S_6) montate pe tren. Prin acțiunea mecanică a trenului asupra intrerupătoarelor, se aprind și se sting lămpile indicatorului de pe tablou. In poziția „tren ieșit“ se aprind lămpile verzi; în poziția „tren ascuns“ se aprind lămpile roșii. Intre cele două poziții în timpul manevrei trenului, se aprind toate lămpile. Un intrerupător auxiliar, permite stingerea lămpilor la drum.

— **Semnalizarea acustică.** Un claxon (S9) este introdus în circuit când se reduce motorul, printr'un comutator (S8) plasat pe maneta de gaze.

Trenul în poziția „ieșit“ comandă comutatoarele claxonului (S_2 și S_5) intrerupând curentul și funcționarea avertizorului.

Un circuit suplementar, comandat tot de comutatorul plasat pe maneta de gaze (S8), pune în funcțiune și dispozitivul de semnalizare optică, chiar dacă acesta a fost intrerupt pe tablou.

Circuitele indicatoarelor de temperatură și presiune (M).

Temperatura uleiului la intrarea și ieșirea din motor, se măsoară cu două termometre electrice (M1 și M3). Presiunea uleiului și a benzinei, se măsoară cu două manometre (M6 și M8), deasemenea electrice. Cele patru indicații, sunt transmise electric la un singur aparat indicator, plasat pe tabloul de bord și având patru gradații (M10), (71b).

Circuitul aparatelor de radio (R).

O priză de curent R_1 , permite legarea instalației de radio la bord. Când se va pune în funcțiune instalația de radio la sol, se va utiliza o baterie de mare capacitate, legată la priza externă (A8).

Un intrerupător cu siguranță de 30 amperi, scoate din funcționare întreaga instalație electrică (A7).

Instrucțiuni pentru încărcarea și întreținerea bateriei de acumulatori

Bateria „Varta Tudor“, tip 12 Fl 2 de 24 volți 7 amperi ore.

Punerea în funcțiune a bateriei.

Bateria descărcată și uscată, se umple cu electrolit la 10 grade Baumé. După o oră se adaogă electrolit până ce nivelul lichidului depășește cu 15 mm. partea superioară a plăcilor. In nici un caz nu va fi depășit acest nivel pentru a evita ieșirea acidului în timpul sborului de vânătoare. Bateria se leagă apoi la o sursă de curent continuu, respectând polaritatea (polul plus al bateriei la polul plus al sursei de încărcare; polul minus al bateriei la polul minus al sursei).

Regimul de încărcare va fi de 0,5 amperi timp de 50–60 ore. Dopurile vor fi slăbite dar nu ridicate, pentru a evita proecțiunea acidului afară.

Se va controla temperatura electrolitului, ea nu trebuie să depășească 45°C .

Incărcarea trebuie să înceteze când :

- a) A trecut numărul de ore indicate pentru curentul de încărcare respectiv.
- b) Acidul fierbe liber în fiecare element.
- c) Densitatea acidului rămâne constantă la 28° — 29° Baumé cel puțin pentru patru încercări timp de o oră.
- d) Tensiunea pentru fiecare element, atinge $2,5$ — $2,6$ volți.

După sfârșirea încărcării, se va verifica densitatea electrolitului în fiecare element. Dacă densitatea depășește 28° — 29° Baumé, se mai adaugă apă destilată scoțând acid.

In timpul încărcării, se va evita apropierea cu o flacără sau cu țigara, deoarece gazele ce se degajează, dau un amestec explosiv.

Dacă bateria rămâne mai mult timp neîntrebuințată, se va reîncărca în fiecare lună.

— Norme de întreținere.

1. Nu încărcați sau descărcați excesiv bateria. Descărcarea va fi oprită când tensiunea a scăzut la $20,4$ volți ($1,7$ volți de fiecare element). Bateria va fi apoi reîncărcată.
2. Nu permiteți ca temperatura acidului, să depășească limita maximă de 45°C .
3. Conservați bateria totdeauna curată, cu dopurile bine însurubate, suprafața exterioră uscată și capetele cablurilor unse cu vaselină.
4. Supraveghiați nivelul electrolitului care va fi cu 15 mm. deasupra plăcilor. Completarea se va face adăogând ori de câte ori este necesar, apă distilată pură. X

Amenajarea carlingei.

1. Scaunul pilotului este reglabil în timpul sborului cu ajutorul unui mecanism compus dintr-o axă de care sunt fixate două pârghii deoparte și de alta a scaunului. Axul poate fi rotit cu pârghia (44a) care se mișcă cu fața unui cadran cu dinți (44b). Cadranul cu dinți servește la fixarea pârghiei (44a) în poziția voită, cu ajutorul unui dint (44c), acționat de maneta (44d) atașată la pârghia (44a). Prin rotirea axului (44e), se ridică sau se coboară scaunul. Rezemătoarea scaunului este căptușită cu piele și astfel construită, încât pilotul poate avea parașută în spate.

Spostarea scaunului este și rostul capului sunt făcuți din oțel de port-harta. Blagay

O cutie fixată pe scaunul pilotului în dreapta, conține port-harta care este aceeași ca pe toate avioanele IAR în serviciu.

Semnalizarea.

Un pistol de semnalizare de 35 mm. este fixat de peretele fuselajului în partea stângă a carlingei, putându-se învârti în suportul lui în orice poziție (după necesitate).

Pe podeaua carlingei, sunt fixate 2 cutii pentru câte 4 fusee și 2 cutii pentru câte 2 fusee, deci în total 12 fusee de semnalizare.

Centura pilotului (Fig. 75).

Centura pilotului se compune din două părți:

- a) Centura propriu zisă fixată de scaunul pilotului (75a).
- b) Sistemul de comandă al centurei.

Centura propriu zisă este o centură normală tip IAR. Sistemul se compune dintr'un cablu de oțel (75b) rulat pe un scripete (75c) ținut sub tensiune de un cablu (75d) întins de un sandow (75e).

O manetă (75f) fixată pe scaunul pilotului este în legătură cu un cablu bowden, în legătură cu un deget opritor care fixează scripetele (75c) în poziția dorită de pilot.

Dacă pilotul dorește să se aplece înainte, trage în sus de maneta (75f), scripetele (75c) se liberează iar pilotul prin aplecarea înainte trage de cablu (75b) rotește scripetele (75c) și întinde sandowul (75e). Dând drumul manetei (75f) scripetele se fixează în această poziție și centura permite aplecarea pilotului înainte.

Dacă pilotul vrea să fie ținut lipit de scaun trage mânerul de comandă (75f) și este readus de sandow înapoi. Prin liberarea manetei (75f) scripetele se fixează în această poziție și pilotul este ținut lipit de spătarul scaunului.

Instalația stingătorului

(Fig. 76 și 77).

Sistemul de siguranță contra incendiului, este de tipul IAR-BARBIERI și cuprinde:

- Un stingător automat tip (76a) IAR Barbieri E.
- Un stingător comandat tip (76e) IAR Barbieri B₃.
- Un avertizor de incendiu cu cablu fusibil (72o).

Materialul de stingere întrebuințat la ambele stingătoare, este bromura de methyl.

Stingătorul automat este format dintr'o butelie sub presiune (76 și 77a) fixată pe planșa parafoc în legătură cu tuburile (76b) ce merg la punctele expuse la incendiu. Tuburile se termină cu capete fusibile (76c) cari la o temperatură mai mare decât cea normală se topesc lăsând lichidul să iasă. Aparatul are și un manometru (76d) pe planșa de bord (72n) care trece pe sectorul roșu, imediat ce stingătorul lucrează pentru a anunța pilotul.

Stingătorul comandat este format dintr'o butelie (76e) fixată la îndemâna pilotului (55e) și din conducte (76f) ce merg la motor. El este acționat de pilot în cazul unui nou incendiu, în timpul același sbor (stingătorul automat fiind golit în acest caz) sau chiar scoțându-l dela loc pentru un incendiu declarat în carlingă sau în hangar. Pentru întrebuințare se rotește la dreapta mânerul (76g, 55g) care printr'un dispozitiv de percurție, dă drumul lichidului sub presiune prin conducte.

Avertizorul de incendiu (72o) fixat pe tabloul de bord, este comandat prin destinderea unui cablu format din bucăți lipite cu metal ușor fusibil. La declararea incendiului, cablul se întrerupe acționând avertizorul.

Pentru detalii și întrebuințare, vezi notița specială.

Inhalatorul de oxigen

Inhalatorul montat pe avionul IAR-80, de tip „MUNERELLE 34“, se compune din:

a) O butelie de oxigen (78a) cu o capacitate de 5 litri și cu o capacitate de încărcare până la 500 litri oxigen, la presiune normală.

b) Un detentor cu supapă de protecție (78b).

c) Un tablou de distribuție sub planșa de bord (78c).

d) O mască de respirație (78d) cu încălzire electrică. Butelia de oxigen (78a) este plasată în partea din față a fuselajului. Capătul superior al buteliei (79a) este prevăzut cu un robinet de închidere legat direct cu detentorul (78e) (regulator de presiune) care asigură constanța debitului buteliei, indiferent de presiunea interioară. Detentorul este legat prin două tuburi „Soupliso“ (78f și 78g) cu tabloul montat sub planșa de bord. Tubul (78f) este legat direct cu manometrul tabloului (78h) care arată presiunea în butelie, iar tubul (78g) cu regulatorul de presiune din interiorul tabloului, care asigură alimentarea măștii (78d) cu cantitățile de oxigen necesare respirației pilotului la diferitele înălțimi de utilizare.

Afară de aceasta, tabloul de distribuție este prevăzut cu indicatorul de debit (78i) și cu robinetul (78k) de închidere. Înainte de plecarea la sbor, se deschide robinetul buteliei de oxigen (78a).

Înainte de întrebuințare, masca inhalatorului se leagă cu ajutorul unui tub special cu tabloul prin raccordul (78m) iar conducta electrică (78n) cu priza respectivă.

Se aşează masca (78d) pe gură, se împinge maneta (78r) la stânga (Debit automat) și la întrebuițare se deschide robinetul (78k). În caz de insuficiență de debit de oxigen, mărirea cantității se regleză prin maneta (78r), împingând-o spre dreapta.

Masca inhalatorului, se păstrează într'o poșetă din dreapta pilotului (fig. 80). Pentru detalii asupra întrebuițării inhalatorului, vezi notiță tehnică specială.

A r m a m e n t

Până la Ar. 185

Avionul IAR-80, este armat cu 4 mitraliere Browning 7,92 până la avionul Nr. 50, iar începând dela avionul Nr. 51, cu 6 mitraliere Browning 7,92.

Toate mitralierele sunt montate în aripă (jumătate pe dreapta și jumătate pe stânga) în afara câmpului elicei, aşa că nu au nici un dispozitiv de sincronizare cu motorul.

Cele 4 mitraliere (două dreapta și două stânga) montate către axul avionului, au atât pivotul anterior cât și cel posterior reglabili.

Pivotul anterior, permite reglajul mitralierei în înălțime (± 6 mm.), iar pivotul posterior permite reglajul în plan (± 8 mm.)

Vezi fig. 84 pentru anter. și fig. 85 pentru posterior.

Reglajul în înălțime se face astfel :

Se slăbește foarte puțin piulița (84a) se slăbește contra piulița (84b) și apoi se învârtește bucșa conică (84c) ceeace antrenează deplasarea pe verticală a furcii (84d) și deci a mitralierei. Reglajul în plan, se face la pivotul posterior, astfel :

Se scoate axul (85a) se ia din trusa avionului pana (85b) și se introduce în bucșa filetată (85c), se introduce axul (85a) care are un cap patrat și se sucește axul după ce s'a slăbit către piulița (85d) care cu ajutorul penei (85b) învârtește bucșa filetată (85c) deplasând-o în sensul dorit. Când a ajuns în poziția cerută de reglaj, se strâng contra piulița (85d) se scoate axul (85a), se scoate pana (85b), se reintroduce axul (85a), rondela Grower (85e) și se strâng piulița (85f). Acest reglaj, se face odată la fabrică. Ori de câte ori se demontează mitraliera, nu mai este nevoie de un nou reglaj dacă nu s'a slăbit contrapiulița (85d) și nu s'a învărtit bucșa (85c).

Schemele de reglaj, ale mitralierelor sunt date în fig. 86.

Mitraliera exterioară este aşa fel montată, încât reglajul în plan este făcut la uzină, odată pentru totdeauna.

Este permis numai reglajul pe verticală care se face la pivotul posterior, vezi fig. 87.

Se demontează buloanele (87a) se slăbesc bucșele (87b) și se mută plăcuțele (87c) jos sau sus, ridicând suportul (87d), mai jos sau mai sus, după necesitate. Când am stabilit reglajul cerut, se introduc buloanele, se strâng piulițele (87e) apoi se strâng și axul (87f).

Alimentarea mitralierelor.

Avionul are montate în aripă în versiunea cu 4 mitraliere, 4 cutii de cartușe (15a) a căte 600 cartușe fiecare, și în versiunea cu 6 mitraliere, are 6 cutii de cartușe a căte 400 cartușe fiecare, deci în ambele versiuni are 2400 cartușe. Introducerea cartușelor în cutii, se face prin partea superioară a aripii, deschizând capacele din înveliș (88d).

Trecerea cartușelor dela cutii la mitraliere, se face prin căte un culoar fixat cu șanțuri simple la mitraliera și cutia respectivă (88g).

Evacuarea zalelor și tuburilor.

Zalele se evacuează lateral prin culoare (88h) cari le scot afară din aripă la partea inferioară a învelișului.

Tuburile se evacuează pe jos prin canale cari le scot afară prin partea inferioară.

Armarea.

Armarea mitralierelor se face cu mâna la sol, trăgând de manetele de sub plan din dreptul mitralierelor (fig. 83).

Darea focului.

Darea focului se face pneumatic printr'un piston (88a) fixat pe partea superioară a mitralierei care comandă o pârghie (88b) ce acționează asupra percursorului.

Schema comenzi pneumatice (vezi fig. 48 și 82).

Compresorul (1) montat pe motor, alimentează butelia de aer (2) în care menține o presiune de 30 kg/cm^2 .

O conductă pleacă dela această butelie, trece prin releul distribuitor (3) și conduce aerul sub 30 kg/cm^2 la pistoanele (4) de darea focului de pe mitraliere.

Un manometru (5) ne indică presiunea din butelie (2). O derivație din conductă de 30 kg/cm^2 conduce aerul la detentorul (7) unde este destins la 8 kg/cm^2 și condus la distribuitorul (8) montat în capul manșei. Trăgând de levierul (9) (fig. 43), aerul sub 8 kg/cm^2 trece în conductă (10) și prin robinetul de siguranță (11) deschis de pilot (vezi fig. 42), aerul trece la releul distribuitor (3) pe care-l deschide punând pistoanele (4) în comunicație cu butelia de aer (2) 30 kg/cm^2 .

Pentru siguranță, un robinet (vezi fig. 42), împiedecă circulația aerului la mitraliere și deci evită accidentele. În cazul când trebuie să se tragă, se dă maneta robinetului în față (fig. 82).

Pregătirea pentru tragere se face astfel:

Se pune robinetul de siguranță în poziția oprit. Se desface capacul mitralierelor (88c). Se desfac capacele dela cutii (88d) învărtind șuruburile (e) treptat (câte trei ture la fiecare). Se introduce banda în cutie. Se desfac capacele (88f) ale mitralierelor, se trage banda pe culoarul (88g) și se introduce primul cartuș în încărcător. Se închid capacele mitralierelor și cutiilor de cartușe și se armează mitralierele trăgând de mânerele (83k) de sub aripă. Se duce la bută sau în sbor, se pune robinetul de siguranță „înainte“ (vezi și fig. 42) și se trage din pârghia din capul manșei (vezi și fig. 42). În acest moment mitralierele sunt puse în funcțiune.

Aerisirea mitralierelor se face prin canalele (83) cari ies concentric cu țeava mitralierei prin bordul de atac (vezi fig. 83)

CAPITOLUL V.

*) *Text suplinitor.* INTREȚINEREA AVIONULUI

A) Controlul avionului înainte de sbor

Instalațiile hidropneumatice.

Instalația trenului de aterisare se va verifica detailat:

- Dacă s'au constatat defecte în sborul precedent,
- Dacă s'au executat diferite lucrări referitoare la aceste instalații,
- După un timp mai îndelungat de repaos,

Controlul se va face cu avionul ridicat pe cricuri.

Se pune maneta distribuitorului trenului în poziția ridicat și se pompează cu pompa de mână.

Se va observa dacă trenul se închide normal. Pentru cazul când nu se închide normal, se va verifica instalația conform prescripțiunilor dela cap. „Intreținerea trenului“.

Deschiderea trenului se va face trecând maneta distribuitorului pe poziția deschis.

d) Se va verifica cu această ocazie și buna funcționare a sistemului de semnalizare al trenului (lămpile verzi și roșii).

2. Instalația pentru comanda volejilor de hipersustentație se va verifica acționând atât pompa de mână cât și pompa motorului la punctul fix.

3. Aceiași verificare pentru volejii inelului NACA.

4. Se vor verifica presiunile la manometre:

Manometrul „Pompă“ este la 0 în repaos?

Manometrul „Voleți“ este la 14 kg/cm²?

Manometrul „Aer“ este la 30 kg/cm²?

Manometrul „Tren“ este la 15 kg/cm²?

Manometrul „Frână“ este la 0 în repaos și 7 kg/cm² când apăsăm butonul de frâname de pe manșe.

Instalația electrică.

Se va apăsa pe contactul general al instalației din dreapta pilotului pe diagonala cocii (vezi fig. 80a).

Se cuplează toate aparatele și se aprind lămpile de poziție. Dacă nu funcționează, se verifică acumulatorul și se încarcă dacă este cazul.

Instalația motorului.

Se verifică filtrele numai cu motorul oprit. Se scot clopoțele și se curăță cu îngrijire filtrelor, verificându-se după reînșurubare entanșeitatea lor.

Se verifică bujiile, precum și fișele respective cu capetele lor.

Se manevrează maneta de gaze și se controlează comenziile motorului.

Se controlează toate conductele de benzină și ulei, dacă sunt entanșe.

Instalația elicei.

Se acționează palele elicei punând contactul (71z).

Se verifică dacă merg normal.

Se controlează fixarea elicei și a capotei ei.

INSTRUCȚIUNI GENERALE

Comenziile.

Aripioarele, direcția, profundorul și voleții profundorului, se verifică dacă merg ușor.

Capotajele.

Se controlează toate capotele și portițele de vizită dacă sunt bine fixate.

Trenul propriu zis.

Se va verifica cursa amortizorului care pentru avionul încărcat normal și cu bechia pe pământ, trebuie să fie cuprinsă între 75 și 90 mm. (Când este mai puțin se umflă prin orificiul v (fig. 35) și când este mai mult se desumflă).

Cauciucurile trebuie umflate la 3,15 kg./cm.²

Bechia.

Avionul fiind cu bechia la sol și încărcat complet, bechia trebuie să aibă 160 mm. cursă liberă.

Centrajul.

În cazul când s-au pus sarcini suplimentare, se verifică greutatea avionului prin căntărire pe trei puncte, trebuind să se încadreze în cifrele prevăzute la devizul de greutăți.

Pregătirea avionului pentru decolare

a) **Se va controla** nivelul benzinei în rezervor. Capacitatea totală a rezervoarelor de benzină este de 455 litri.

Alimentarea cu benzină se face ca în fig. 89.

Se va utiliza numai benzină de minimum 87 octani. Benzina de alimentare se va trece obligatoriu printr'o piele de căprioară.

b) **Se va controla** cantitatea de ulei.

Pentru introducerea uleiului, se deschide capacul capotei superioare și se scoate bușonul (Fig. 90).

Se va pune în rezervor 38 litri din uleiul prevăzut în notița tehnică a motorului aprobat de IAR și MAM.

Se va controla nivelul cu rigla legată cu lanț de bușon. Nu se va depăși cantitatea de 38 litri, fiindcă rezervorul trebuie să aibă un volum de destindere.

~~(*)~~ **Pornirea motorului.**

Se vor îndepărta mai întâi toate caprele, scările etc. care se găsesc în jurul avionului și se va elibera raza elicei.

Se va pregăti un extintor de mână pentru orice eventualitate.

Se aşează cale în fața roțiilor.

Se pune elicea la ora 10 (vezi ceasul elicei de pe planșa de bord).

Se deschide robinetul de benzină.

Se amorsează benzina.

Se verifică contactul tăiat.

Se dau 2–3 ture la elice (pentru a goni uleiul care s-ar fi strâns în cilindrul inferior al motorului).

Se fac 4–5 injecții cu pompa de injecție pentru a umple canalizația de benzină până la motor.

Se face legătura demarorului cu acumulatorii dela aerodrom.

Se împinge starterul (vezi planșa de bord).

Când demarorul a atins turația maximă, se pune contactul și se trage starterul, iar maneta de gaze la jumătate.

Motorul trebuie să pornească.

In cazul când n'avem baterie de acumulatori, demarorul se lansează cu manivela de mână, iar starterul nu se mai împinge înainte.

Când demarorul a atins turajul maxim (după sunet) atunci se pune contactul, se trage starterul și maneta de gaze la jumătate.

Încălzirea motorului.

După ce a pornit motorul, se observă presiunea la ulei și benzină (5 kg/cm² ulei și 280 gr/cm² benzină).

Motorul se ține la ralanti 3–4 minute pe timp cald și aproximativ 10 minute pe timp friguros.

Se mărește turația încet până la 1000 t/min. și se lasă motorul să se încălzească până avem :

Temperatura uleiui ieșire 70–80°

Temperatura uleiui intrare 40°.

Se va verifica aprinderea punând contactul pe M1 pe M2 și pe M1+2.

Când avem contactul pe M1 sau M2, turajul nu trebuie să scadă mai mult de 50 t/m.

Se va verifica cuplajul D.B.U. punând alternativ pe pozițiile I, II și III. La fiecare din aceste poziții, motorul trebuie să aibă un mers regulat fără nici o scădere de turaj.

Proba în plin gaz.

Dacă în urma probelor de mai sus motorul și canalizația sunt în regulă, se trage motorul în plin.

Se verifică instalația, punând magnetoul pe M1 și M2 observându-se turajul care să nu scadă cu mai mult de 50 t/min.

Se mai verifică cuplajul D.B.U. ca mai sus.

Dacă totul este în regulă, se poate decola, după ce mai întâi s'au mișcat comenziile de sbor pentru a vedea dacă sunt libere și s'au pus voleții profundorului la mijloc.

Decolare.

Pentru decolare, se pune motorul în plin la 935 mm. boost și ceasul elicei la ora 12. Pe teren scurt se va decola cu voleții aripii bracați la 20°.

După decolare, turajul crește. Se reduce turajul motorului trecând la boost de 850 mm. și reglând pasul elicei până ajunge la 2300 t/min. După ce a ieșit din raza aerodromului, se procedează la ridicarea trenului. Se trage maneta distributiorului trenului și se apasă pe selectorul de ambreiaj al pompei. Lămpile roșii se aprind imediat. Când se sting lămpile verzi, trenul este închis, iar presiunea la pompă crește la 135 kg/cm². Se dă drumul selectorului pentru ambreiaj.

Cât timp trenul este deschis, nu se va depăși viteza de 250 km/oră.

Sborul în urcăre.

Urcarea optimă se face cu 850 mm. boost și cu pasul elicei reglat pentru 2300 t/min. și cu voleții NACA deschiși.

In timpul sborului, nu se va depăși niciodată 850 mm. boostul și 2300 t/min. turaj.

In picaj nu se va depăși turajul de 2450 t/min.

Tonoul rapid nu se va face cu o viteză mai mare de 250 km/oră.

Aterisarea.

Se reduce viteza avionului sub 250 km/oră și se scoate trenul punând maneta distributiorului „tren înainte.”

Se aşeză avionul pe direcția de aterisare și se brachează voleții aripii punând maneta distributiorului „voleți înainte.”

Se regleză flettnerul profundorului pentru a echilibra efortul din manșe.

Avionul aterisează cu 135 km/oră.

După aterisare, se aduce avionul la punct.

Se lasă motorul să meargă puțin la ralanti.

Se trage înăbușitorul.

Se taie contactul.

Se închide robinetul de benzină.

Se închide contactul rețelei de bord.

Dacă se decolează imediat, se lasă motorul să meargă la ralanti.

Curățirea avionului după sbor.

a) **Palele eliciei** trebuie curățite și unse cu vaselină fără acizi. În nici un caz nu se vor spăla cu benzină, etc., deoarece se disolvă lacul.

b) **Se vor spăla** cu apă călduță piesele din dural și aluminiu; pentru petele de grăsimi, se va întrebuița apă călduță cu săpun.

c) **Celealte piese metalice**, trebuie frecate cu o cârpă îmbibată în petrol. În găuri sau încheieturi, curățarea se va face cu o pensulă.

d) **Se vor curăta cauciucurile** și se vor proteja contra uleiului și benzinei.

e) **Se vor curăta** suprafețele culisante ale amortizoarelor trenului de aterisare și ale verinurilor, cu benzină, apoi se vor usca bine și unge cu vaselină proaspătă.

f) Se va curăti amortizorul bechiei de praf și ulei și se va unge cu vaselină partea culisantă.

g) **Părțile transparente de Plexiglas** nu se vor curăta în nici un caz cu obiecte dure, șmirghel, benzină, benzol, acetona, carboranți, solvanți pentru vopsele etc.

Se va îndepărta praful și murdăria, udând abundant suprafața.

Dacă murdăria se menține, se va încălzi apa la 40–50°C, adăogându-se dacă e nevoie, săpun sau carbonat de sodiu. Se va lustrui apoi suprafața umedă cu vată sau sue-

dină (imitație de piele de căprioară) muiată în soluția Plexipol II (Reprezentant: Ing. DIET-RICHSTEIN et WILLING, str. Sfinților 8, București).

După aceia, se va freca moderat cu suedină uscată.

Manevrarea avionului în serviciu.

a) Scoaterea și băgarea avionului în hangar.

Pentru aceasta, se ridică coada avionului cu ajutorul unui tub sau rangă (91a), introdus în găurile prevăzute în fuselaj și se pune bechia pe un cărucior de remorcare (Fig. 91). Ridicarea de tub se va face egal de ambele părți. Manevrarea se va face împingând-se numai de bordul de atac.

Nu se va împinge de ampenaje, carenaje sau de bordul de scurgere al aripii.

b) **Campament.** Se vor pune toate husele pe avion. Se va ancora avionul de inelul (92a) și de bechie, cu instrumentele din trusa de campare. Se vor întinde cablurile suficient, pentru ca avionul să fie complet imobilizat.

Se vor bloca comenziile.

Text suplin.

2) Revizii periodice

a) După 10 ore de sbor.

- Să se verifice fixarea motorului pe suport și a suportului pe fuselaj.
- Se va verifica fixarea inelului NACA, a suporților și capotajelor motorului (închizițătoare, buloane, turnicheți).
- Să se facă controlul etanșeității întregii instalații hidropneumatice a frânelor.
- Să se ungă articulațiile comenziilor de sbor (vezi fig. 93) controlând buna lor stare.
- Să se ungă și controleze întreaga comandă a voleților profundorului.
- Să se verifice starea racordurilor și a țevăriilor.
- Să se verifice fixarea diferitelor accesoriile ale motorului. Pentru motor, vezi notița specială.

b) După fiecare 50 aterisaje.

Să se verifice starea frânelor și a roților după indicațiile de mai jos.

Să se desfacă capota bechiei (51a), să se curețe articulațiile (50d și f) și partea lăsată a amortizorului. Să se ungă.

Să se controleze cursa amortizorului, care trebuie să fie de 160 mm., avionul cu bechia pe pământ, la încărcătura cu care sboară de obiceiu. Se va umfla pentru a obține această cursă.

Se va controla talpa bechiei (50g) care va fi înlocuită cu una nouă, în caz de uzură.

c) După 25 ore de sbor.

Să se verifice jocul tuturor articulațiilor dela comenzi, scripeți și starea cablurilor.

Idem comanda voleților și profundorului.

Să se verifice comenziile motorului.

Se vor verifica ferurile și axele de ataș ale ampenajelor și suportului motor.

Se va evita oxidarea, ţinând toate aceste piese puțin unse.

Se va verifica montajul și funcționarea elicei.

Se vor controla fișele de punere la masă și buna funcționare a contactelor.

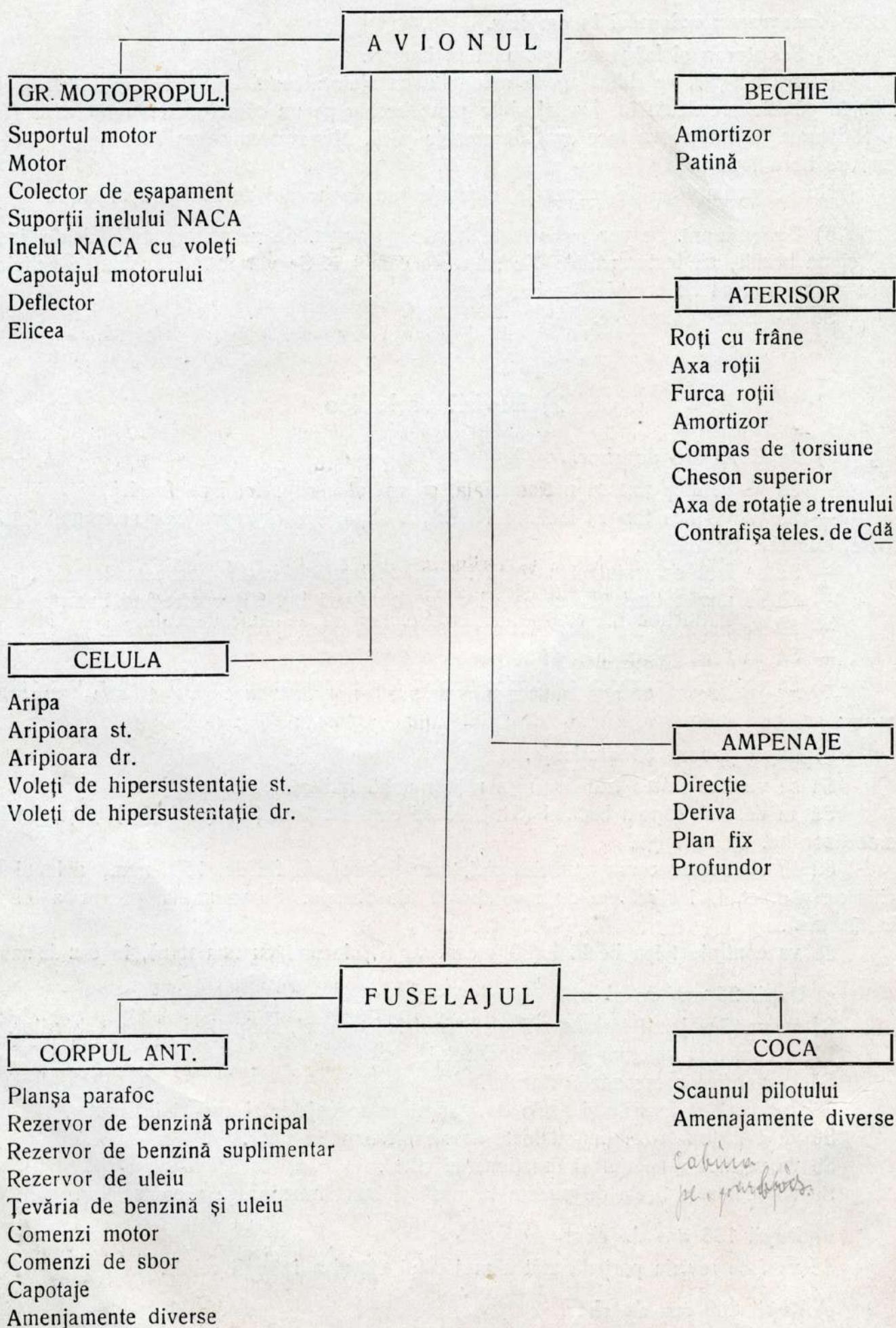
d) După 100 ore de sbor.

Se va face revizia parțială atât a motorului cât și a întregii celule.

e) După 300 ore de sbor.

Se va demonta motorul pentru a-i face revizia generală atât a lui cât și a celulei.

Piesele componente ale avionului



Revizia detailată a avionului. Se va face după regulele normale.

Se vor revizui :

a) **Instalația motorului.**

Fixarea și etanșeitatea rezervoarelor și a țevăriei de ulei și benzină.

Filtrele de benzină și ulei.

Comenzile motorului.

Ansamblul capotajului NACA, starea niturilor și tensiunea lacătelor.

Comenzile profundorului, direcției și flettnerelor profundorului.

b) **Fuselajul.**

Starea învelișului și a niturilor.

Axele de fixare.

Comenzile profundorului, direcției și flettnerelor profundorului.

c) **Ampenaj.**

Se verifică învelișul și niturile stabilizatorului, direcției și împânzirea profundorului.

d) **Bechie.**

Se verifică dacă pistonul amortizorului nu s'a strâmbat.

Pentru controlul bechiei și al amortizorului ei, se înlătură învelișul părții inferioare a fuselajului. Se va avea grijă de starea furcii bechiei, a ferurii de fixare pe fuselaj, cât și de starea tălpiei bechiei, iar dacă talpa este uzată, se va înlocui cu una nouă.

e) **Aripa.**

Se verifică starea învelișului și a niturilor aripilor.

Se verifică starea șarnierelor și pârghiilor de comandă ale aripiilor.

Se verifică funcționarea și bracajele aripiilor și voleților de hipersustentație.

f) **Rupturi ale învelișului.**

Indată ce apare cea mai mică fisură a învelișului, aceasta se oprește prin găurire la capete, altfel fisura progresează din cauza vibrațiilor avionului în sbor.

Ungerea avionului. (vezi fig. 93).

a) Se vor unge la fiecare 8 zile sau după fiecare 25 ore de sbor :

Șarnierele aripiilor și voleților.

Șarnierele profundorului.

Șarnierele direcției.

Butucii roților.

Articulațiile trenului de aterisare și bechiei.

Toate piesele mecanismului comenzi frânelor roților, care sunt supuse la frecare.

Se vor șterge cu o cărpă îmbibată cu petrol, toate cablurile de oțel și se vor unge cu o cărpă bine îmbibată în vaselină. Articulațiile trebuesc curățate cu petrol și ușor unse. După 750 de aterisări sau cel puțin odată pe lună, chiar dacă avionul n'a executat aterisările prescrise în acest timp, se vor unge axele de rotație ale picioarelor trenului de aterisare.

Stocaj.

Pentru stocajul motorului, vezi notița motorului.

Dacă avionul trebuie să rămână pe loc mai mult timp, se va așeza avionul pe cricuri și se vor desumbla cauciucurile.

Se vor goli rezervoarele de benzină și ulei.

Se vor unge toate părțile metalice susceptibile de ruginire. Se va acoperi avionul cu huse. Se va observa să nu se scurgă benzină sau ulei pe piesele cu cauciuc (anvelope, fișe de bujii, tuburi, etc.).

Se va prepara bateria de acumulatori, conform regulilor obișnuite.

Se va scoate parașuta din avion.

La fiecare 2 luni, se va schimba unsoarea de pe piesele metalice.

Scule. — Întreținerea avionului necesită o serie de scule cuprinse în trusa de avion, escadrilă și armament

În fig. 94 e arătată trusa de bord a avionului.

CAPITOLUL VI.

REPARAȚII

a) Considerații generale.

Orice avion care a suferit un accident, trebuie să fie cercetat amănușit înainte de a fi trimis în reparație. Stricăriile exterioare putând da naștere la îndoeli asupra stării pieselor din interior, trebuie să se demonteze organele asamblate și piesele care împiedecă apropierea de acelea care trebuie examinate.

În principiu, instituția care execută reparația, trebuie să-și dea seama dacă mijloacele ce le are la dispoziție, sunt suficiente pentru executarea chiar rudimentară a reparației sau dacă este preferabil a se procura elemente gata de schimb. În caz că reparația ce se poate face este rudimentară, se va face și se vor procura piese de schimb pentru înlocuirea pieselor stricate, imediat ce avionul este disponibil.

Se înțelege dela sine că la orice reparație căt de rudimentară, trebuie utilizate materiale fără cusur și cu rezistență suficientă, trebuind respectate toate prescripțiile pentru tratamentul diferitelor materiale.

Pregătirea avionului pentru demontare.

— Se demontează în primul rând, capotajele de racordare între aripă și fuselaj (95b), capotajele corpului anterior și capotajele de racordare între plan fix și derivă. Toate acestea sunt prinse cu prizonieri sau turnicheți (fig. 96).

— Se demontează apoi rezervoarele de benzină.

— După aceea, avionul se ridică pe suporții care se fixează în aripă, la locurile indicate și care sunt pe talpa inferioară a longeronului anterior (fig. 97). Coada avionului se așează orizontal pe o capră specială, a cărei traversă de sprijin va avea profilul inferior al cadrului IX și va fi căptușită cu pâslă. Se agață apoi pe ranga care se întrebunează la ridicarea avionului deosebit și de alta, greutăți în cantitate de aproximativ 150 kg. (Fig. 98).

Demontarea avionului.

Pentru demontare, se ține seama de organele din care este constituit avionul. Prin organ se înțelege orice ansamblu care se imbina cu altele adiacente prin axe sau buloane.

a) Demontarea grupului moto-propulsor.

— Se controlează dacă robinetul de benzină este închis, contactul tăiat, etc.

— Se demontează elicea cu sculele respective.

— Se demontează inelul NACA.

— Se demontează colectorul de eșampament.

— Se demontează suporții inelului NACA.

— Se demontează priza de aer.

— Se desface legătura circulației de ulei.

— Se desface legătura de benzină.

— Se desfac comenziile motorului.

— Se desface racordul compresului auxiliar.

— Se desface legătura aparatelor de bord ale motorului.

— Se demontează rezervorul de ulei.

Motorul fiind astfel izolat de fuselaj (fig. 99) se poate demonta.

Demontarea se face scoțând cele 4 buloane (fig. 99a și b) ale suportului motor dela fuselaj, în aşa fel, încât motorul se lasă cu suport cu tot, montându-se pe un cărucior special (fig. 100).

Inainte de a scoate cele 4 buloane, se agață motorul pe macara, de urechile prevăzute.

b) **Demontarea ampenajelor.**

- Se scoate carenajul de raccordare, între ampenaj și fuselaj (101a).
- Se slăbesc tendoarele care întind cablurile de comenzi.
- Se scot axe de legătură între cabluri pentru direcție și tije pentru profund și pârghiile de comandă.
- Se scoate direcția din buloanele cu care este atașată la derivă (101b).
- Se demontează derivă (24a și 102c).
- Se demontează comanda flettnerelor dela profund.
- Se demontează întreg ampenajul orizontal din ferurile de ataș la fuselaj (102a și b).

c) **Demontarea aripii.**

- Se demontează mitralierele.
- Se demontează aripiorele și voleții de hipersustentație.
- Se demontează toate legăturile cari există între fuselaj și aripă.
- Se demontează trenul de aterisaj.
- Se demontează buloanele de prindere ale aripii la fuselaj și se ridică fuselajul cu macaraua, rămânând aripa liberă pentru orice reparațuni.

d) **Demontarea trenului de aterisare.**

- Se ridică avionul pe cricuri (fig. 97).
 - Se demontează toată țevăria dintre tren și aripă.
 - Se demontează axe de fixare ale trenului cu aripa și cu fuselajul
- In felul acesta, trenul compus din roți, frâne, picior și contrafișe, este izolat de avion și poate fi demontat separat în elementele componente.

e) **Demontarea bechiei.**

- Se ridică fuselajul pe capră (fig. 98).
- Se scoate carenajul (51a) cu protecția de piele și cadrul inferior de fuselaj.
- Se scot axe ce leagă patina cu fuselajul (50d) și amortizorul cu fuselajul, desfăcându-se portița de vizită dela coada fuselajului

f) **Demontarea fuselajului.**

Fuselajul, compus din corp anterior, cocă și amenajamente interioare, se așează pe capre.

Se pot demonta acum toate elementele interioare: scaunul cu suportul lui, postul de comandă, comenziile, planșa de bord cu toate aparatele, extintor, aparatele de radio, etc. Se ține seamă că prin element demontabil, se înțelege acela care este prins de structură cu axe sau buloane.

Deci elementele nituite trebuie curățate și analizate pe loc și numai dacă trebuie reparate se degajează prin nituire.

Fuselajul se poate acum desface în cele două coruri componente, din axele lor de joncțiune (95a).

Spălarea și curățirea pieselor. Examinarea stricăciunilor. După demontare, organele asamblate sau piesele, sunt spălate și curățate spre a se observa deformările și stricăciunile ce au suferit.

Dela început se observă piesele cari au deformări sau stricăciuni vizibile nepermise. Acestea e inutil să se mai curățe, deoarece vor fi sigur înlocuite cu piese noi, deci se vor înălătura în primul moment.

— Pentru curățire, deosebim două feluri de piese :

a) Piese cadmizate — toate piesele din oțel.

b) Piese vopsite și eloxate — în general cele de dural și alte materiale.

— Pieselete cadmizate, se spală cu benzină sau cu petrol. De preferat cu petrol care spală mai bine piesele unse și nu este așa volatil ca benzina. Nu este permis a se curăță prin frecare cu emeri care ridică stratul de cadmiu.

— Pieselete vopsite se vor spăla în decapant, care se dă cu o pensulă, odată sau de două ori, până ce vopsea este dizolvată.

Apoi, se curăță cu o perie aspră. O atenție deosebită trebuie pusă la curățirea cu benzină a amortizoarelor, tuburilor de circulație de ulei, tuburilor de circulație de aer, etc. Pieselete astfel spălate de ulei sau de vopsea, pot fi examineate mai atent și deformările sau defectele de uzură ies la iveală, deci alegerea pieselor bune este posibilă.

~~Text în cadrul Materialelor și reparațiilor avionului~~ Reparațiile stricăciunilor.

După spălare și curățire, organele asamblate sau piesele, se examinează și se notează stricăciunile observate. Stricăciunile ce se pot constata sunt de trei categorii:

a) Stricăciuni exterioare — la înveliș în general.

b) Stricăciuni în înveliș și în structura de rezistență după gravitatea accidentului ce a avut avionul.

c) Jocuri și ovalizări în organele ce se mișcă; jocuri în comenzi, în șarnierele suprafetejor de comandă, în atașele trenului de aterisare, în palierile roților, în atașele bechiei pe fuselaj.

a) Stricăciunile învelișului fuselajului.

Invelișul din tablă lisă al fuselajului nu este făcut ca să poată rezista la forțe concentrate aplicate normal pe el.

Accidente, dau în general forțe concentrate care produc în înveliș :

— găuri

— crăpături

— adâncituri.

Dacă învelișul fuselajului a fost spart, mai întâiu se îndreaptă partea defectă cu un ciocan de lemn.

Spre a împiedica propagarea rupturii, trebuie date găuri la ambele capete, precum și la fiecare cotitură a rupturii (Fig. 103).

Se scot niturile (103a) din profilul de lângă ruptură. Apoi se întărește ruptura cu un petec din tablă, care trebuie să acopere bine în toate direcțiile. Petecul din tablă se taie după forma rupturii și se potrivește bine, pe fața exterioară.

După aceasta, se marchează găurile niturilor (103c) și se dau găurile în învelișul fuselajului.

Petecul trebuie să fie bine protejat contra coroziunii și se introduce prin interior între profilul longitudinal și înveliș.

Pozitia petecului pe fața interioară a învelișului, este determinată prin găurile date mai înainte în înveliș din exterior.

După aceasta, se găuresc câteva găuri care se găsesc deasupra profilelor de ranforsare și se fixează petecul cu suruburi.

În jurul rupturii se mai prevede încă un rând de nituri (103b) pentru ca petecul să se așzeze bine pe ruptură.

Apoi se nituiește petecul împreună cu învelișul și cu profilele de ranforsare.

Profilele de ranforsare se nituiesc cu nituri cu capul îngropat pe partea exterioară.

Deoarece găurile niturilor sunt frezate în tabla de dedesubt a învelișului, tabla de deasupra trebuie presată în gaura frezată când se strâng nitul.

Unde nu sunt profile de ranforsare, se nituiesc cele 2 table cu nituri cu capul rotund. După ce s'au nituit toate niturile, porțiunea reparată se vopsește cu coloarea corespunzătoare.

Ia b) **Repararea unei găuri mici în învelișul fuselajului** (fig. 104). Învelișul se taie rotund în jurul găurii, astfel ca cercul să cuprindă toate crăpăturile. Cercul se trasează mai întâi cu un compas, sprijinind vârful lui interior pe o bucată de lemn, ținută în interiorul fuselajului. Gaura se taie cu o foarfecă de tablă îndoită și se ajustează exact cu o pilă semi-rotundă. Apoi se potrivește exact o bucată de tablă (105a) în gaura tăiată, de aceeași grosime ca și învelișul. Această placă se fixează pe înveliș cu ajutorul unui disc (105-b) ceva mai mare, spre a putea primi niturile de fixare.

Inainte de a se nitui împreună, capacele trebuie protejate contra corozionii.

Asamblarea se face cu nituri cu capul îngropat. Trebuie observat ca nici un cap de nit să nu iasă afară pe suprafața exterioară a învelișului. După ce s'au bătut toate niturile, locul reparat trebuie vopsit.

Ia c) **Reparația învelișului aripiei și a ampenajelor fixe.**

Când învelișul este avariat, se caută mai întâi dacă se poate ține contra din interiorul aripiei, printr-o portiță sau deschizătură. Dacă acest lucru este posibil, atunci reparația se poate face cu ajutorul unei bucați de tablă, care trebuie să corespundă cu învelișul în ceeace privește materialul și grosimea.

Portiunea defectă se taie afară între cele 2 nervuri adiacente. Portiunea tăiată afară, trebuie să fie cât se poate de mică (fig. 106).

Colțurile se rotunjesc pentru ca învelișul să nu se rupă mai departe. Se scot niturile vechi lângă portiunea defectă. Pentru aceasta, se marchează capetele frezate ale niturilor cu poansonul și se taie cu burghiul. După aceasta, se scot niturile cu un dorn. Pentru ca învelișul să nu se îndoie, trebuie ținut contra din interior, în imediata apropiere a nitului. După aceea, se trasează capacul, care trebuie să aibă marginile cu 15–20 mm. mai mari decât gaura. Apoi se ambutisează capacul conform grosimei tablei, se potrivește exact și se dau găurile pentru nituri (fig. 107).

După ce capacul a fost stropit cu vopsea corespunzătoare, se nituește și se stropește din nou cu vopsea. Dacă nu se poate ține contra din interior și nu se dispune de nituri explosive, atunci gaura trebuie închisă cu o portiță (fig. 108).

Invelișul se întărește cu o ramă de 15 mm. lățime, care se fixează cu nituri de 3 mm. Gaura se închide cu un capac ambutisat, care nu trebuie făcut mai mare decât este necesar.

Spre a se evita eforturile necesare la tăierea găurii, gaura se taie cu burghiul și se ajustează exact cu pila (fig. 109). După ce s'a făcut gaura în înveliș, se rectifică bine marginea găurii, a cărei formă se trasează apoi pe o bucată de tablă.

Apoi, capacul se ambutisează pe conturul trasat, cu ajutorul unei mașini de ambutisat. După ambutisare, se taie capacul, lăsându-se o margine de 15 mm. lățime și se potrivește în gaură.

Se potrivește rama de întărire a găurii, se marchează și se perforează găurile în înveliș pentru nituri și suruburi. În același timp, se dau găurile de fixare în ramă și capac.

Se nituesc piulițele pe dosul capacului. Găurile niturilor în ramă se frezează pe ambele părți, pentru ca învelișul să poată fi presat în găurile frezate și pentru ca să se așeze bine capacul sub ramă. După ce s'a nituit rama, se frezează găurile suruburilor pe din afară.

Apoi, se fixează capacul cu suruburi. Inainte de montaj, toate piesele confectionate din nou, trebuie vopsite.

J d) **Curățirea rezervoarelor de benzină și ulei.**

La fiecare reparație, chiar și la lucrări mai mici, rezervorul trebuie demontat. Mai întâi se golește rezervorul. Toate orificiile rezervoarelor demontate, precum și conductele rămase deschise în fuselaj, trebuie să fie astupate.

Se face proba de etanșeitate a rezervoarelor. În cazul când nu țin presiunea, se strâng sau se înlocuiesc niturile pe unde suflă. În cazul când rezervorul este găurit se înlocuiește cu unul de schimb, iar cel defect, se trimit la un atelier de reparație.

Dg h) e) Comenzile. *Gens de tătă*

In afara de cazarile de rupere prin accident, nu va fi niciodată necesar a se executa, la comenzi, reparații mai mari. Din cauza importanței vitale a comenzilor, toate lucrările necesare trebuie făcute din timp.

~~Cablurile trebuie să fie întinse după matisaj.~~

La montajul comenzilor, trebuie observat să nu arcuiască sau să aibă joc.

Toate comenzile trebuie să meargă foarte ușor, fără smucituri, deasemenea și comenziile compensatoarelor.

O deosebită grijă, trebuie depusă la montarea axelor. Fiecare ax se introduce uns cu vaselină.

La vopsirea pieselor, toate găurile de buloane, rulmenți etc trebuie să fie acoperite.

Rulmenți trebuie să fie întotdeauna cu vaselină, când se montează, iar după montaj, trebuie verificat dacă merg ușor.

f) **Reparația grupului moto-propulsor.**

Pentru reparația motorului, vezi notița tehnică a motorului.

g) **Instrumentele de bord.**

Nu este permis a se repăra instrumentele de bord în unitate. Pentru reparație, instrumentele de bord se vor trimite la fabrică.

Pentru expediere, instrumentele de bord vor fi bine ambalate și vor fi blocați dacă au dispozitiv de blocaj.

Nu este permis a se încerca instrumentele pneumaticice suflând în ele direct, sau cu ajutorul unei pompe cu aer.

Dacă se intenționează verificarea unui astfel de instrument în ceeace privește funcționarea sau etanșeitatea lui, atunci se bagă pe racordul lui o bucată de furtun de cauciuc și se suflă dela o distanță de 10 cm., strângând furtunul spre a vedea dacă aparatul este etanș.

Manșoanele de cauciuc, odată demontate, trebuie să fie înlocuite prin manșoane noi. Manșoanele trebuie să fie aşezate astfel ca să nu poată fi atacate de benzină sau ulei și trebuie să fie legate cu sârmă de alamă.

La montajul instrumentelor, se va avea grije ca toate orificiile de racord rămase deschise, să fie protejate contra murdăriei cu cărpe sau dopuri.

h) **Instalația electrică.**

Nu este permis în nici un caz a se monta conducte electrice dedesubtul conductelor de benzină.

Blindajul (îmbrăcămintea metalică) tuturor conductelor, trebuie neapărat legat la masă spre a evita perturbațiile de recepție la aparatul de radio. Toate părțile metalice ale avionului, trebuie să formeze o singură masă. Toate elementele articulate, de exemplu comenziile, deasemeni și aripa, trebuie să fie prevăzute cu conducte de ocolire.

Conductele electrice trebuie să fie montate astfel ca să nu vibreze. Colierele de fixare, nu trebuie să taie izolația conductelor. Buloanele colierelor, trebuie să fie asigurate. Reparațiile cu bandă de izolare, se vor face numai în cazuri de extremă nevoie.

La prima ocazie, fișele reparate astfel, se vor înlocui prin fișe reglementare.

După reparație, se va verifica rezistența de izolație a conductelor electrice, cu ajutorul unui aparat de măsurat izolația sau cu ajutorul unui indicator cu manivelă.

Fiecare circuit electric se controlează separat, observându-se buna stare a conductelor și fixarea perfectă a tuturor elementelor. Conductele electrice, se urmăresc chiar la controlul fuselajului și al aripii, verificându-se dacă nu sunt întrerupte.

Toate instrumentele și lămpile, după ce s'au refăcut legăturile lor, se controlează în privința bunei lor funcționări, prin manipularea comutatoarelor respective. Deseori se strică magnetourile, generatricele, etc. prin faptul că nu sunt unse reglementar. Magnetourile moderne, se ung abia după 1000 ore de funcționare cu o unsoare specială; în acest scop, magnetourile se demontează.

In ceeace privește conductele de înaltă tensiune, vezi instrucțiunile din notița tehnică a motorului. Dacă acumulatorul nu este în regulă, atunci trebuie demontat pentru control amănunțit.

Reparații provizorii ale instalației electrice. (a, b, c, d)

Aceste reparații se execută numai în caz de oprire de scurtă durată sau în caz de aterisaj în afara aerodromului, unde nu sunt specialiști disponibili. Reparațiile se rezumă în general la prinderea rudimentară de conducte rupte sau a izolațiilor stricate și constituiesc numai un mijloc provizoriu pentru caz de nevoie spre a putea menține avionul în stare de funcționare, până ce reparația poate fi executată în mod definitiv.

Reparația conductelor întrerupte.

In cazuri normale, va fi posibil a împreuna capetele prin cleme. In aceste cazuri se presupune că conductele pot fi trase atât, până ce ambele capete se aşează unul peste altul. Aceasta se poate obține, dacă se slăbesc puțin colierele cele mai apropiate. Înainte de a împreuna capetele cu cleme, trebuie scoasă izolația dela capete.

Dacă capetele conductelor sunt prea scurte, atunci se utilizează două cleme. In acest scop, se taie vechea fișă pe o lungime de 10—15 cm. și se intercalează cu cleme, o bucată de fișă nouă.

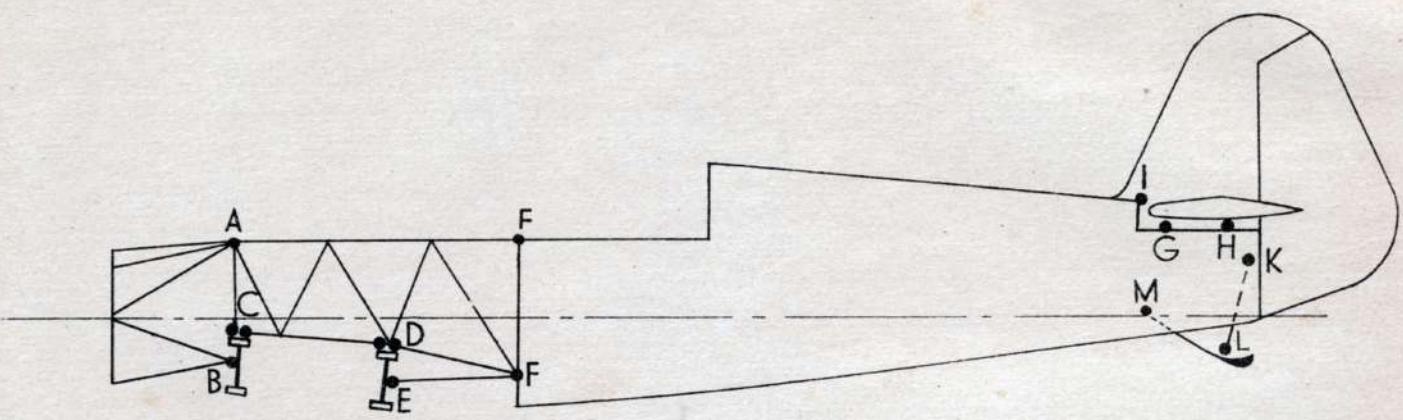
Dacă nu se găsesc cleme, atunci capetele — după ce s'a scos izolația — se împreună prin răsucire.

Răsucirea trebuie executată reglementar, spre a evita contacte oscilante (fig. 111).

In toate cazurile trebuie observat ca porțiunea reparată a fișei, să fie bine înfășurată cu bandă de izolare, precum și ca blindajul exterior să nu facă contact cu conductorul sau cu clema.

Scurt circuit în aparate.

Dacă un aparat electric este stricat, este interzis a se repara acest aparat. Aparatul trebuie demontat și înlocuit cu altul nou.



Tabloul toleranțelor și alezărilor admise la nodurile principale

Pozitia	Nominal		Reparația I.		Reparația II.		Reparația III.	
	ϕ Gaură	ϕ Axul	ϕ Gaură	ϕ Axul	ϕ Gaură	ϕ Axul	ϕ Gaură	ϕ Axul
A Batiu motor fuselaj	14 ^{+0,018}	14 _{-0,012}	14,1 ^{+0,018}	14,1 _{-0,012}	14,2 ^{+0,018}	14,2 _{-0,012}	14,3 ^{+0,018}	14,3 _{-0,012}
B Batiu motor aripă	14 ^{+0,018}	14 _{-0,012}	14,1 ^{+0,018}	14,1 _{-0,012}	14,2 ^{+0,018}	14,2 _{-0,012}	14,3 ^{+0,018}	14,3 _{-0,012}
C Fuselaj aripă față	10 ^{+0,015}	10 _{-0,010}	10,1 ^{+0,018}	10,1 _{-0,012}	10,2 ^{+0,018}	10,2 _{-0,012}	10,3 ^{+0,018}	10,3 _{-0,012}
D Fuselaj aripă spate sus	8 ^{+0,015}	8 _{-0,010}	8,1 ^{+0,015}	8,1 _{-0,010}	8,2 ^{+0,015}	8,2 _{-0,010}	8,3 ^{+0,015}	8,3 _{-0,010}
E Fuselaj aripă spate jos	10 ^{+0,015}	10 _{-0,010}	10,1 ^{+0,018}	10,1 _{-0,012}	10,2 ^{+0,018}	10,2 _{-0,012}	10,3 ^{+0,018}	10,3 _{-0,012}
F Fuselaj anter. cocă	12 ^{+0,018}	12 _{-0,012}	12,1 ^{+0,018}	12,1 _{-0,012}	12,2 ^{+0,018}	12,2 _{-0,012}	12,3 ^{+0,018}	12,3 _{-0,012}
G Ampenaj oriz. cocă față	10 ^{+0,015}	10 _{-0,015}	10,1 ^{+0,018}	10,1 _{-0,018}	10,2 ^{+0,018}	10,2 _{-0,018}	10,3 ^{+0,018}	10,3 _{-0,018}
H Ampenaj oriz. cocă spate	10 ^{+0,015}	10 _{-0,015}	10,1 ^{+0,018}	10,1 _{-0,018}	10,2 ^{+0,018}	10,2 _{-0,018}	10,3 ^{+0,018}	10,3 _{-0,018}
I Deriva față	8 ^{+0,015}	8 _{-0,015}	8,1 ^{+0,015}	8,1 _{-0,015}	8,2 ^{+0,015}	8,2 _{-0,015}	8,3 ^{+0,015}	8,3 _{-0,015}
K Amortis. bechie sus	12 ^{+0,018}	12 _{-0,018}	12,1 ^{+0,018}	12,1 _{-0,018}	12,2 ^{+0,018}	12,2 _{-0,018}	12,3 ^{+0,018}	12,3 _{-0,018}
L Amortis. bechie jos	12 ^{+0,018}	12 _{-0,018}	12,1 ^{+0,018}	12,1 _{-0,018}	12,2 ^{+0,018}	12,2 _{-0,018}	12,3 ^{+0,018}	12,3 _{-0,018}
M Bechie față	14 ^{+0,018}	14 _{-0,018}	14,1 ^{+0,018}	14,1 _{-0,018}	14,2 ^{+0,018}	14,2 _{-0,018}	14,3 ^{+0,018}	14,3 _{-0,018}

N Jocurile axiale se remediază adăogând câte o rondelă, iar jocurile radiale rămân constante cu toleranțele nominale, în caz contrar schimbă piesele uzate.

CAPITOLUL VII.

Notă tehnică a amortizorului oleo-pneumatic tip IAR-UT-14 pentru bechie

1. Caracteristicile amortizorului.

Cursa totală	$C = 170 \text{ m/m}$
Travaliul	160 mkg
Sarcina de ruptură	1600 kg
Presiunea de umflare	36 Atm.

2. Descrierea amortizorului (Fig. 112 și 114) Amortizorul bechiei se compune dintr'un cilindru (1) și o tije (2) cu piston (3). Interiorul cilindrului (1) se numește camera de ulei (CU) iar interiorul tijei (2) camera de aer (CA). Etanșeitatea între cilindrul (1) și tija (2) este asigurată printr'o serie de garnituri AL (4) montate între 2 inele metalice (5) și strânse cu un șurub (6). Intre garniturile (4) și șurubul de strângere (6) se găsesc 2 manșoane de distanțare normale (7) și un manșon de distanțare cu pâslă (8), care împiedecă intrarea murdăriei în interiorul amortizorului. În interiorul cilindrului (1) se găsește montat un tub (9) prevăzut cu găuri. Pe capătul superior al tubului cu găuri (9) se găsește un ventil (10) pentru frânarea lichidului la revenire, iar pe partea superioară a tijei (2) un ventil (11) pentru umplerea și umflarea amortizorului. În interiorul tijei (2) este montat un tub prea plin (12) pentru determinarea nivelului de ulei (13). Ambele capete ale amortizorului sunt prevăzute cu câte o ferură pentru a putea fi montat pe avion.

3. Funcționarea amortizorului. Când amortizorul este complet destins uleiul se găsește în cilindrul (1) și tija (2) până la nivelul (13). În această poziție aerul din interiorul tijei (2) se găsește la presiune inițială de 36 Atm.

La aterisaj șocul este transmis de cilindru (1), tije (2) și piston (3) la uleiul din interiorul cilindrului (1).

Pe măsură ce pistonul (3) se deplasează, uleiul este silit să treacă prin găurile tubului (9) și deschizând ventilul (10) trece apoi în interiorul tijei (2) unde comprimă aerul. Cu deplasarea pistonului (3) găurile de pe tubul (9) ajung pe rând în interiorul tijei (2) în camera de aer (CA), astfel încât numărul lor în camera de ulei (CU) se împuținează, iar rezistența pentru trecerea uleiului devine din ce în ce mai mare, impunând o frânare progresivă. Prin urmare la șocul transmis amortizorului se opune: rezistența de trecere a uleiului, care variază cu deplasarea pistonului (3) după o curbă impusă de constructor și rezistența aerului datorită comprimării acestuia în camera de aer (CA); amândouă la un loc dau rezistență progresivă a amortizorului.

La revenire, adică la cursa de întoarcere, aerul comprimat împinge uleiul din camera de aer (CA) prin găurile tubului (9) în camera de ulei (CU) adică în cilindrul (1). Pe măsură ce pistonul (3) revine, uleiul închide ventilul (10), iar găurile de trecere se împuținează și rezistența uleiului crește, astfel încât destinderea amortizorului este frânată. În momentul când toate găurile au dispărut, frânarea devine și mai puternică, deoarece nu mai rămâne pentru trecerea uleiului decât o gaură mică (10a) de pe ventilul (10). Această frânare către finele cursei este necesară pentru a evita șocul dintre pistonul (3) și inelul inferior (5) al garniturilor (4).

4. Montarea amortizoarelor. Amortizoarele trebuie montate cu tija (2) în sus. La montare trebuie să se țină seamă să nu fie lovit peretele cilindrului (1) sau al tijei (2). Cilindrul (1) la nevoie poate fi fixat în menghine la punctul „A“ iar tija (2) la punctul „B“ în vecinătatea ventilului (11), întrebuințându-se cale de lemn.

5. Întreținerea amortizoarelor. Suprafața exterioară a cilindrului (1) este nichelată mat pentru a-l apăra de coroziune. Se recomandă a avea grije să nu se sgârie. Sub nici un motiv să nu se întrebuințeze pânză de șmirghel pentru a curăta suprafața cilindrului (1). Coloarea suprafețelor nichelate este cenușie mată. Pentru a-l păstra este deajuns ca cilindrul să fie curătat cu benzina și apoi uns cu ulei.

Suprafața tijei (2) este executată și polisată la dimensiuni riguroase, astfel încât întreținerea ei trebuie să fie excepțional de îngrijită. Praful care se aşează pe tija (2) ii provoacă sgârieturi și uzează garniturile de etanșeitate (4).

Cu o cârpă moale și uscată se curăță suprafața tijei (2) care trebuie să fie lucioasă și fără defecte. Sudoarea mânilor provoacă formarea ruginei. La nevoie se poate curăta cu benzina, însă trebuie ținut seama că benzina să nu pătrundă până la garnituri (4). Tija nu se curăță niciodată cu șmirghel.

După curățire se unge ușor întreaga suprafață a tijei (2) cu vaselină consistentă. Amortizoarele montate pe avioanele de serviciu trebuie controlate în fiecare lună.

6. Umlerea și umflarea amortizoarelor. Amortizoarele înainte de a fi montate pe avioane sunt umplute cu ulei „Vacuum Shock Absorber“ în cantitate necesară funcționării lor. Umlerea suplimentară este totuși necesară, deoarece în timpul funcționării tija (2) a amortizorului face numeroase curse în cilindrul (1) și la fiecare cursă ia un strat de ulei proaspăt din cilindru. Din această cauză după un anumit timp, se constată o coborîre a nivelului de ulei (13).

Se mai întâmplă ca pierderile de ulei să se producă și prin garniturile de entanșeitate (4), ceeace se constată prin scăparea uleiului pe lângă șurubul de strângere (6). În acest caz se strânge șurubul (6) sau se schimbă garniturile (4), dacă sunt uzate.

Uleiul de umplere a amortizoarelor trebuie să îndeplinească următoarele condiții:

- vâscozitatea la 20°C : $3-4,5^{\circ}$ Engler;
- temperatura de congelare sub -40°C ;
- fără aciditate.

Inainte de umplere, uleiul se filtrează printr'o sită acoperită cu un strat subțire de vată sau pânză deasă.

Umlerea suplimentară cu ulei se face în modul următor:

(Fig. 13). Se desurubează capacul (14) complet, avându-se grija ca garnitura (15) din interiorul capacului (14) să nu se piardă. Se slăbește contrapiulița (17) și se desurubează corpul ventilului (16) încet cu un sfert până la jumătate de rotație pentru a permite ieșirea aerului din interiorul tijei (2). Pentru a închide ventilul (11) se procedează în sens invers.

Ventilul (11) al amortizorului este astfel construit că permite racordarea pompei de mână (19) cu care se umple și amortizoarele „AVIA“ dela avioanele PZL—11F și P—24 (Fig. 45).

După deschiderea ventilului (11) se însurubează cu cheia pe ventil piulița racordului (20) dela pompa de mână (19), se umple rezervorul (21) cu ulei și se introduce în amortizor cantitatea necesară.

După umplere se regleză nivelul de ulei (13) astfel: se aşează un vas sub ventilul (11) și deschizându-se ventilul complet se comprimă încet amortizorul până la finele cursei pentru a evacua surplusul de ulei.

Dacă în timpul comprimării a curs numai ulei fără spumă, nivelul de ulei este corect. În caz contrar, uleiul nu este suficient și operația pentru încărcarea amortizorului trebuie repetată. Odată nivelul de ulei stabilit, amortizorul se încearcă cu aer.

Se unește butelia de aer comprimat cu ventilul (11) și se încarcă cu aer comprimat până la 36 Atm. E necesar din motive de siguranță ca butelia de aer comprimat să aibă manodetentor pentru reglarea presiunii de încărcare.

Amortizorul nu se va umfla în niciun caz cu oxigen, deoarece uleiul în contact cu acest gaz explodează.

Butelia de aer comprimat poate fi înlocuită numai în cazuri excepționale prin pompa de mână (19), care servește la umplerea cu ulei, însă în acest caz operațiunea de încărcare cu aer este foarte dificilă și durează mult.

Dacă pilotul constată la aterisare că amortizorul este prea dur, se va reduce presiunea aerului comprimat din camera de aer (CA), evacuând foarte încet o parte din aer prin ventilul (11).

7. Controlul pierderilor de aer și ulei. Dacă amortizorul își pierde presiunea prea repede se va controla, dacă vârful corpului ventilului (16) sau garnitura (18) sub contrapiulița (17) nu sunt uzate. Piezele uzate se vor înlocui cu altele noi.

In cazul când se constată o pierdere de ulei pe lângă șurubul de strângere (6) se va demonta sârma de siguranță (6a) și se va strânge șurubul (6) cu $\frac{1}{2}$ —2 ture. Dacă această înșurubare nu dă nici un rezultat, se schimbă garniturile de etanșeitate (4) în felul următor:

Se prinde amortizorul în menghine în punctul „A“ și se descarcă de aer prin deschiderea ventilului (16) cu o jumătate de tură. Se deșurubează complet ventilul (16) contra-piulița (17) șurubul de strângere (6) și se trage afară din cilindrul (1), tija amortizorului (2) împreună cu manșoanele de distanțare (7—8) și garniturile de etanșeitate (4—5). Indepăr-tându-se piezele (4, 5, 6, 7 și 8) de pe tija (2) se golește uleiul din cilindrul (1) și toate piezele se spală în benzină. Se toarnă din nou uleiul filtrat în cilindrul (1) până la jumătatea locașului garnituirii (4), controlându-se totodată buna funcționare a ventilului (10). Se schimbă garniturile de etanșeitate (4) împreună cu pâsla din manșonul de distanțare (8) și se montez piezele pe tija (2) în ordinea de montaj arătată în figura (116). Se introduce încet pistonul (3) cu tija (2) împreună cu garniturile (4) și piezele (5, 7 și 8) în cilindrul (1) strângându-se bine șurubul (6). După aceea se comprimă amortizorul complet pentru a stabili nivelul de ulei (13) și se încarcă amortizorul cu aer la 36 Atm.

Cu o pârghie de lemn lungă de 3 m. putem comprima de mai multe ori amortizorul, verificând astfel funcționarea lui.

Modul de întrebuințare și întreținerea pompei „AVIA“ (19) este același descris în notița tehnică a avionului PZL—11F.

CAPITOLUL VIII.

Notiță tehnică a elicei V.D.M. elice triplă metalică cu pas variabil

INSTRUCȚIUNI PENTRU UTILIZAREA ELICEI V.D.M.

A) Generalități

Scopul elicei cu pas variabil, este de a se adapta elicea regimului de sbor momentan, spre a se obține maximum de putere motrice și de randament. Aceasta se referă în special la decolare, sborul de urcare și de drum. La diferite valori ale deschiderii gazelor și ale presiunii de admisie la motor, corespund anumite turări și poziții ale palelor elicei, care se obțin prin reglajul corespunzător al elicei. Acționarea palelor elicei (Fig. 119), se face cu ajutorul comutatorului de mână (b), care pune în funcțiune motorul electric (a) spre stânga sau spre dreapta. Motorul electric (a) este racordat printr'un ax flexibil (h) la angrenajul motor (M), astfel că acționându-se comutatorul de mână, se obține, prin intermediul electromotorului și al angrenajului principal (G), reglajul palei (F) la un pas mai mare sau mai mic. Prin apăsarea comutatorului în pozițiile „turaj mai mare“ sau „turaj mai mic“, se regleză pasul elicei în mod corespunzător. Poziția palelor elicei poate fi citită pe indicatorul mecanic (c). Indicatorul mecanic este acționat prin intermediul comutatorului limitator (e), a gîdajului din peretele parafoc (d), precum și a axelor flexibile (i, k, l). Comutatorul limitator, limitează poziția palelor pe deosebire la pasul minim admis (proba în pline gaze la cale) (Fig. 118), iar pe de altă parte, la pasul maxim pentru sbor planat, adică în poziția rezistenței minime a elicei cu motorul oprit.

B) Punerea în funcțiune

Inaintea pornirii motorului, elicea trebuie pusă la ora 10.

După încălzirea motorului, se pune elicea în poziția de decolare, adică la ora 12. În această poziție se obține turăria maximă admisibilă în pline gaze la decolare și la începutul sborului de urcare.

Dacă motorul se defectează în sbor, comutatorul trebuie pus în poziția „sbor planat“. Palele elicei revin atunci în pasul mare în mod automat. În același timp, se oprește motorul, ferindu-l astfel de defectări mai mari.

Din poziția pasului mare, elicea poate fi redusă în limitele regimurilor normale, numai prin apăsarea continuă a comutatorului în poziția „turaj mai mare“.

De altfel elicea trebuie reglată la diferitele regimuri de sbor, astfel ca să se mențină turăria prescrisă a motorului.

C) Întreținerea

1) ELICEA.

a) Palele.

La controlul zilnic al avionului și motorului, palele elicei trebuie curățite și uscate cu vaselină fără acizi. În nici un caz nu este permis a se spăla palele cu benzină etc. deoarece se disolvă lacul.

b) **Lagărele palelor.**

Lagărele palelor, trebuie protejate de apă și benzină.

Pentru a împiedeca intrarea apei de ploaie când avionul stă afară, elicea trebuie aşezată cu una din pale vertical în sus. Dacă este cazul, lagărele palelor trebuie acoperite cu husa elicii.

c) **Angrenajul cu șurub fără sfârșit** (Fig. 112).

Angrenajele cu șurub fără sfârșit, trebuie unse la revizia motorului, cel mai târziu însă la 250 ore de sbor. În acest scop, după ce s'a scos capota elicei, se deșurubează capacele (14) angrenajelor (Fig. 122) și se umplu cutiile angrenajelor cu câte 30 grame unsoare specială VDM 42, care se livrează în doze speciale odată cu utilajul de bord. Cu această ocazie, palele trebuie aduse în limitele regimurilor normale.

d) **Angrenajul principal** (Fig. 120).

La controlul zilnic al avionului și motorului, angrenajul principal trebuie șters dacă este murdar, cu o cărpă uscată de în. În nici un caz nu este permis a se utiliza benzină etc. pentru curățirea lui. Deasemenea trebuie observat ca în cazul când se utilizează oarecări lichide la curățirea părților avionului, aceste lichide nu trebuie să pătrundă nici la elice nici la lagărele palelor sau la angrenajul principal. Afară de aceasta mai trebuie avut grijă ca coroana (5, Fig. 120) dela angrenajul principal și pinonul (11, Fig. 121) dela angrenajul motor, să nu fie unse cu vaselină, deoarece în acest loc, vaselina îngheță la înălțime mare și ar putea îngreuna mișcarea palelor.

Gresorul (1) (fig. 120) de pe partea frontală a angrenajului, este prevăzut cu un capac roșu sau cu un inel de protecție și nu este permis în nici un caz a-l utiliza pentru ungerea angrenajului, fără instrucțiuni speciale dela casa constructoare.

Dealtfel, angrenajul se livrează umplut cu o anumită cantitate de unsoare specială VDM 42. Această unsoare trebuie înlocuită la 100 ore de sbor (la revizia parțială a motorului). În acest scop, se demontează elicea și se deschide angrenajul. Deschiderea angrenajului plumbat și schimbarea unsoarei, este permis a se efectua numai de mecanicii casei constructoare, sau de mecanici autorizați speciali pentru această operație, pentru că altfel, nu se poate asigura buna funcționare a angrenajului. A se vedea instrucțiunile speciale pentru ungerea și controlul angrenajului principal.

2. APARATELE DE COMANDĂ.

a) La motorul electric, trebuie controlați cărbunii la 1000 ore de sbor și înlocuiți dacă s'au uzat.

b) Racordurile axelor flexibile, trebuie unse cu pastă grafitată VDM 43, cu ocazia schimbării unsoarei la angrenajul principal sau cel mai târziu la 250 ore de sbor. Axele se livrează unse în această pastă. Nu este permis în nici un caz a se unge axele flexibile cu ulei, deoarece se pot bloca prin îngheț la înălțime mare.

c) Toate aparatele de comandă sunt unse cu „Hydrofrost extra II“ și n'au nevoie de ungere. În cazul când ar trebui să fie unse, din oarecare motive, se va utiliza numai pasta grafitată sus menționată, din cauza pericolului de îngheț.

D) Controlul

1. ELICEA.

a) **Palele.**

Protecția de vopsea, trebuie din când în când controlată, părțile defecte trebuie reparate după instrucțiuni speciale. Dacă se lăcuesc porțiuni mai mari sau câte o pală singură, elicea trebuie centrată din nou. Decentrajul elicei permis, vezi Cap. E paragr. 1 e.

b) **Lagărele palelor** (Fig. 122, 123 și 124).

La elici montate prima dată, sau la elici ale căror pale au fost deșurubate, reglajul palelor trebuie controlat după primele sboruri, iar piulița conică (16 Fig. 124) trebuie strânsă și asigurată din nou. La această operație, trebuie ținut contra la bucșa lagărului (18) cu o cheie cu cioc, precum se vede din Fig. 123, spre a delesta șurubul fără sfârșit. Din când în când, cel mai târziu însă la 50 ore de sbor, trebuie verificat dacă semnul de pe pală corespunde exact cu semnul de pe inelul conic, care se află dedesubtul piuliței (16). Pentru aceasta se deșurubează inelul de protecție (21, Fig. 123) de pe fața anteroară a piuliței conice și se depărtează inelul de pâslă (20, Fig. 124, care deasemenea se află sub piuliță (16). Dacă semnul de pe pală nu corespunde cu semnul de pe inelul conic, atunci se slăbește piulița conică (16) cu atenție să nu se gripeze și se îndreaptă pala cu un ciocan de cauciuc, precum se vede în fig. 124.

In timpul acestei operații, precum și la slăbirea și strângerea piuliței conice (16), șurubul fără sfârșit trebuie delestat, ținându-se contra cu o cheie cu cioc (23) la bucșa lagărului palei (18), precum se vede din fig. 123.

Piulița conică după ce a fost strânsă, trebuie asigurată reglementar.

c) **Angrenajul principal** (Fig. 120).

Din timp în timp, cel mult însă la 50 ore de sbor, trebuie verificat dacă tabla opritoare fixată la motor, nu blochează angrenajul principal. Tabla opritoare (4) fixată pe angrenajul principal, trebuie să aibă un anumit joc față de acea fixată la motor, deoarece altfel, angrenajul principal, din cauza pereților lui subțiri, se poate deforma și defecta. La elici montate prima oară, sau la elici la care s'a înlocuit angrenajul principal, trebuie controlat dacă acesta nu pierde unsoarea. Dacă se constată că angrenajul principal are pierderi mari de unsoare, atunci acesta trebuie controlat, ținând seama de cele spuse mai sus cap. C paragr. 1d.

d) **Angrenajul motor** (Fig. 121).

La angrenajul motor, din când în când, însă cel mai târziu la 50 ore de sbor, trebuie controlat dispozitivul zăvorului. În același timp, știftul zăvorului (8) trebuie uns cu pastă grafitată VDM 43. În acest scop, se desface siguranța de sărmă dela piulița de ghidaj (9) și, după ce s'a slăbit puțin contrapiulița (10), se deșurubează știftul zăvorului (8) împreună cu piuliță. După ce știftul a fost scos, se verifică dacă vârful și nutul de ghidaj nu s-au uzat. În caz afirmativ, trebuie înlocuit cu un știft nou comandat dela casa constructoare.

Știftul, după ce a fost uns cu pastă grafitată VDM 43, se montează la loc, observându-se ca arcul să aibă tensiunea necesară. Arcul are tensiunea necesară dacă, după ce s'a dușurubat axul flexibil între motorul electric și angrenajul motor, coroana (5, Fig. 120) se mai poate abia învârti cu mâna. Mărirea tensiunii arcului se obține prin înșurubarea piuliței de ghidaj (9) în locașul ei. După ce aceasta a fost reglată definitiv, se strânge contra-piulița (10) pe locaș și se asigură piulița de ghidaj cu sărmă.

e) **Capota elicei** (Fig. 125—128).

La demontajul și remontajul capotei, trebuie controlat :

1. **Zăvorirea perfectă a capotei** (Fig. 125 și 127).

Trebue observat ca partea anteroară a capotei (27), să se sprijine bine pe toată circumferența pe panoul posterior (26) iar clapa de siguranță (36) să fie vizibilă în gaura ei.

2. **Fixarea panoului posterior pe butuc** (Fig. 128).

Trebue controlat dacă șuruburile (39) prin care se fixează pe butuc urechile (37) nituite pe panoul posterior, nu s'au deșurubat și dacă siguranțele acestor șuruburi sunt încă în bună stare.

3. **Niturile capotei** (Fig. 126) în special niturile din dreapta și stânga scobiturilor pentru pală (31) din partea anteroară a capotei, precum și nituirea inelului de centraj anterior (33) pe panoul anterior (32, Fig. 126).

4 **Buloanele de fixare** (30) care formează zăvoare în baionetă.

2. APARATELE DE COMANDA.

La aparatele de comandă trebuie verificat următoarele, în cadrul controlului curent al grupului moto-propulsor:

- Fixarea motorului electric și a comutatorului limitator.
- Decuplajul ireproșabil al comutatorului limitator în pozițiile extreme ale palelor, pentru pas minim și sbor planat, acționându-se comutatorul de mână și observându-se indicatorul de poziția palelor.

E) Defectele și remedierea lor

1. Mers neregulat al elicei.

- A se controla motorul în conformitate cu instrucțiunile din notița tehnică.
- A se controla reglajul palelor și a lagărelor lor.

Se va verifica dacă semnele de pe pale, corespund cu cele de pe inelele conice etc, precum se arată în cap. D, paragr. 1. Verificarea și eventual reglajul exact, se vor executa în conformitate cu instrucțiunile date în cap. citat b). Afară de aceasta, trebuie verificată concordanța palelor între ele. În acest scop, elicea se pune la pasul de 25° (pasul de control). În această poziție semnele de pe bucșele lagărelor palelor (18) trebuie să corespundă cu cele de pe bucșele intermediare (19), deasemenea și semnele de pe pinioanele axului șurubului fără sfârșit (15) cu cele de pe lagărul acestui ax (Fig. 122). În cazul când aceste semne nu concordă, atunci angrenajul trebuie demontat și elicea reglată până ce concordă semnele menționate mai sus, montându-se apoi angrenajul la loc.

- A se controla fixarea elicei pe nasul motorului.

Se va căuta dacă nu s'a slăbit fixarea elicei pe arborele motorului.

Piese slăbite se vor strânge și asigura din nou.

- A se controla fixarea și a altor piese, având în vedere că se pot produce efecte de rezonanță.

- A se controla centrajul elicei.

Toleranța admisibilă de centraj, depinde de diametru elicei. Pentru elicea avionului IAR-80, este de 4 - 6 mgr.

2. Defecți la comanda palelor.

- A se controla siguranțele rețelei de bord.
- A se verifică tensiunea rețelei de bord.

Tensiunea rețelei trebuie să fie cuprinsă între 22 și 30 volți.

- A se controla axul flexibil.

Se va verifica dacă axul flexibil dela motorul electric la angrenajul lor, nu s'a desfăcut sau nu s'a rupt. Axul trebuie strâns la un loc sau eventual înlocuit. După ce axul a fost strâns sau înlocuit, trebuie controlat reglajul comutatorului limitator conform instrucțiunilor din Cap. E. paragr. 5.

- A se verifică racordul fișelor, dacă nu provoacă contact oscilant.

e) A se controla motorul electric și comutatorul de mână din carlingă, dacă nu au scurt circuit sau defecte mecanice.

f) A se verifică știftul zăvorului dela angrenajul motor (Fig. 121). Știftul (8) poate fi strâns prea tare sau poate să fie înțepenit. În acest caz, el trebuie controlat și reglat conform instrucțiunilor Cap. D paragraf 1 d.

In toate aceste cazuri, indicatorul poziției palelor, deasemenea nu funcționează. În cazul când însă indicatorul marchează schimbarea pasului fără ca palelele să-și fi schimbat poziția, adică fără ca turăția motorului să fie influențată, trebuie anunțată casa constructoare.

3. Defecte la indicatorul de pas.

a) A se controla axul flexibil.

Se vor verifica în special axele flexibile i, k și l (Fig. 119), precum și ghidajul în peretele parafoc (d). Axele slăbite trebuie strânse la un loc, iar cele rupte, trebuie înlocuite. După strângerea sau înlocuirea axelor, trebuie verificat reglajul comutatorului limitator, conform instrucțiunilor din Cap. E paragr. 5.

b) A se controla indicatorul de pas mecanic.

4. Defecte la limitator.

a) A se controla axul flexibil i (Fig. 119).

Axul flexibil trebuie strâns, respectiv înlocuit dacă este rupt, reglându-se apoi comutatorul limitator, conform instrucțiunilor din Cap. E paragr. 5.

b) A se verifica comutatorul limitator (Fig. 129).

Se vor controla ambele contacte (41 și 42), acționate de camele (43 și 44), dacă lucrează perfect. În caz contrar, aparatul trebuie demontat și înlocuit printr'un aparat nou. Reglajul comutatorului limitator, se face conform instrucțiunilor din Cap. E paragraful 5. Comutatorul defect se trimite casei constructoare pentru reparație.

5. Decuplare falsă.

In cazul când instalația de comandă nu se decuplează în pozițiile extreme prescrise (poziția pasului minim și a celui maxim), atunci reglajul comutatorului limitator, trebuie verificat și eventual corectat.

Reglajul inițial al elicei este făcut în modul următor :

- Pasul minim : La ora 12 elicea trebuie să dea la cale în plin gaz 2200 t/m.
- Pasul maxim : La ora $9\frac{1}{2}$ în aceleași condiții ca mai sus elicea turează 1650 t/m.

Dacă limitatorul nu decuplează la aceste poziții, atunci trebuie reglat precum urmează :

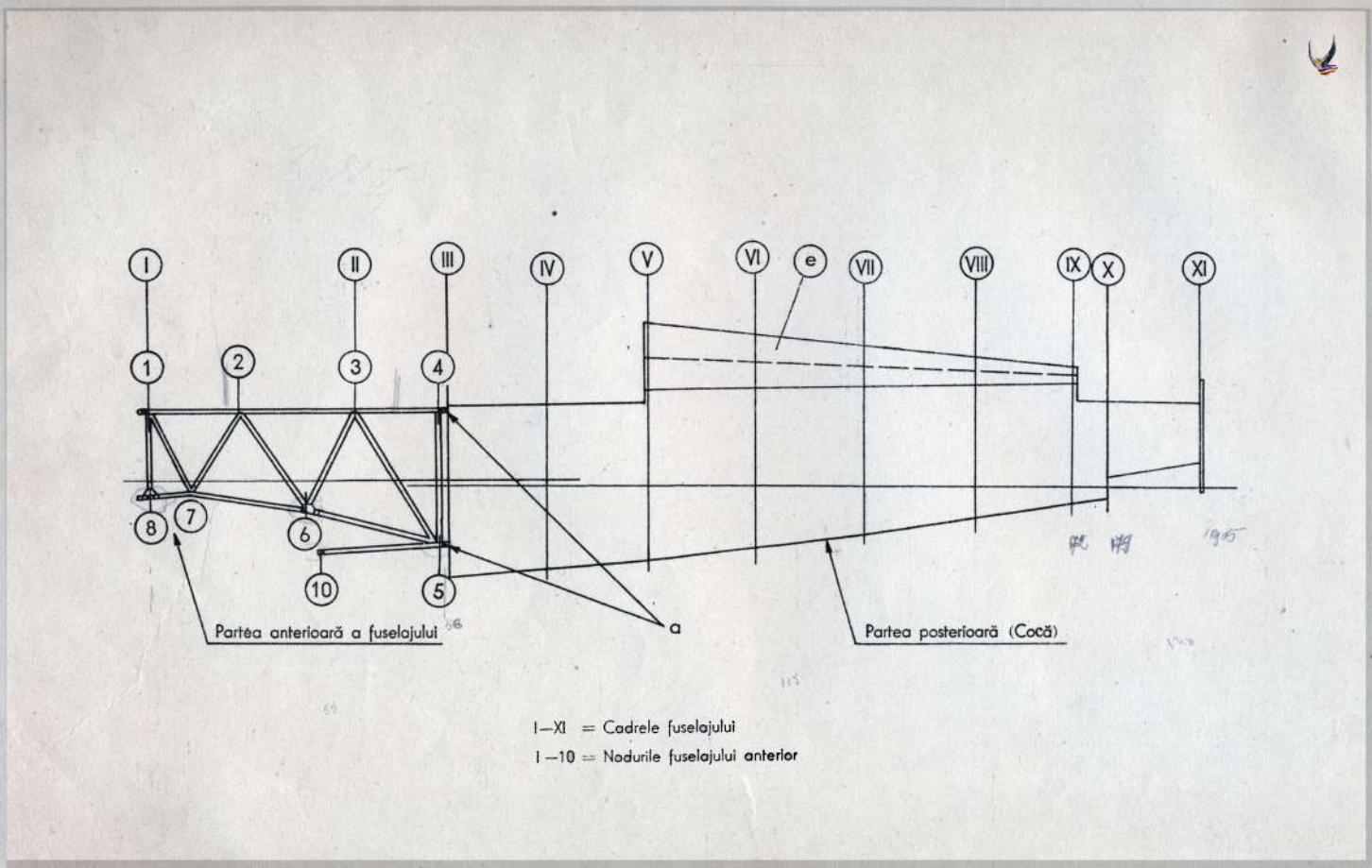
a) Decuplare falsă în poziția pasului minim (ora 12).

In cazul când limitatorul decuplează la altă oră decât ora prescrisă spre exemplu la 12¹⁵ în loc de 12, atunci elicea trebuie pusă astfel ca indicatorul să arate ora 12, apoi se desfac axele flexibile (i și k) dela comutatorul limitator. După aceea, se învârtește unul din racordurile (45, Fig. 129) pentru axele flexibile dela limitator, până ce cama interioară (43) ridică tocmai întrerupătorul ei, în locul marcat printr'un punct alb. Cu acest reglaj, limitatorul se racordează din nou.

b) Decuplare falsă în poziția pasului maxim (ora $9\frac{1}{2}$).

In acest caz, cama exterioară reglabilă (44) se trage în afară și se învârtește pe dreapta până la pragul opritor, împingându-se apoi la loc, astfel ca discul cu dinți de pe cama (44) să se blocheze de știftul (46) de pe cama (43). Apoi se pune elicea la ora $9\frac{1}{2}$ cu ajutorul pârghiei de comandă din carlingă. In această poziție a elicei, cama (44) se trage în afară, se învârtește pe stânga până ce ridică tocmai întrerupătorul ei (42) și se împinge apoi la loc, blocând-o de știft.

Din cauza marei importanțe a comutatorului limitator, reglajul lui trebuie neapărat făcut aşa cum s'a prescris mai sus. Este cu desăvârsire interzis a se învârti pinioanele cu oarecare scule sau a se face vre-o modificare la comutatorul limitator.



4 = Atâșele superioare ale cocii

5 = Atâșele inferioare ale cocii

6 = Atâșele longeronului anterior al aripăi

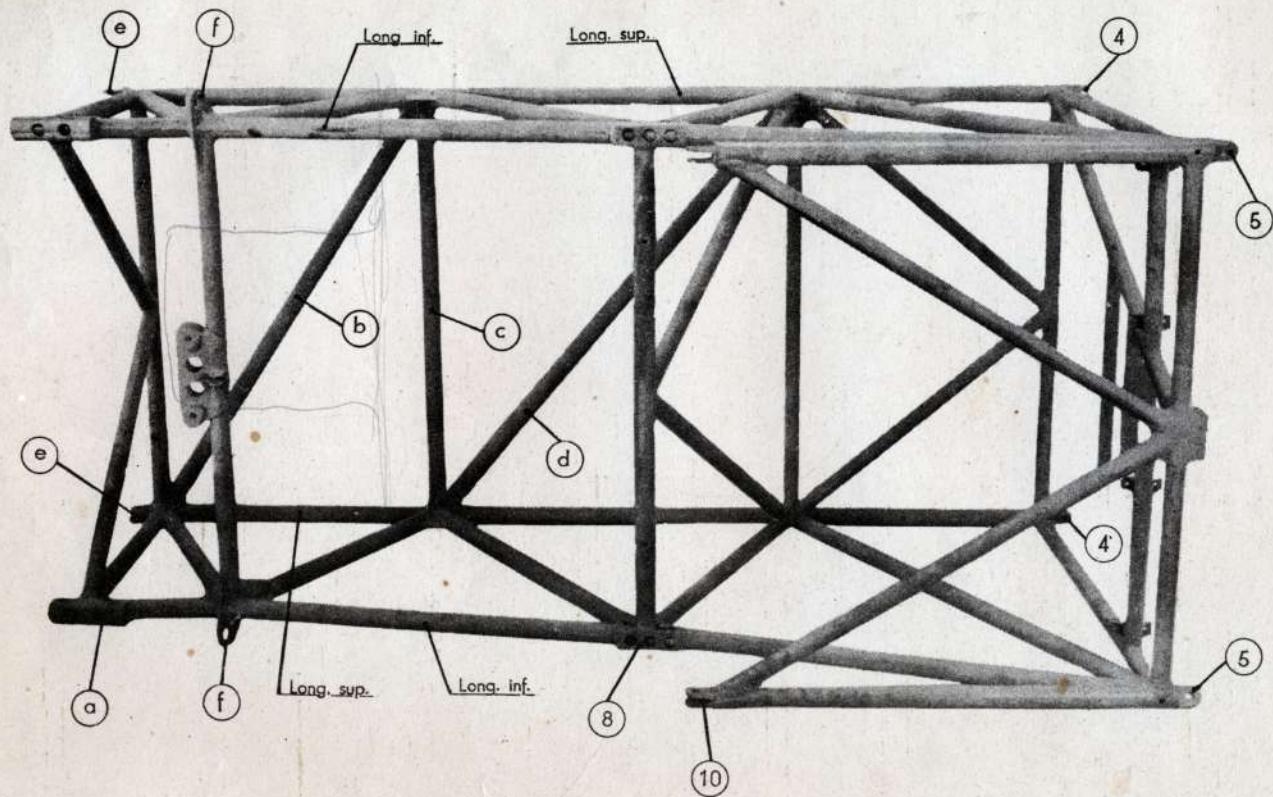
8 = Atâșele superioare ale longeronului posterior de aripă

10 = Atâșele inferioare ale longeronului posterior de aripă

b, c, d = Bare demontabile

e = Atâșele suportului motor

f = Atâșele verinurilor trenului de eterosaj





a = Montant pentru prinderea longeronului oblic al derivei la cocă

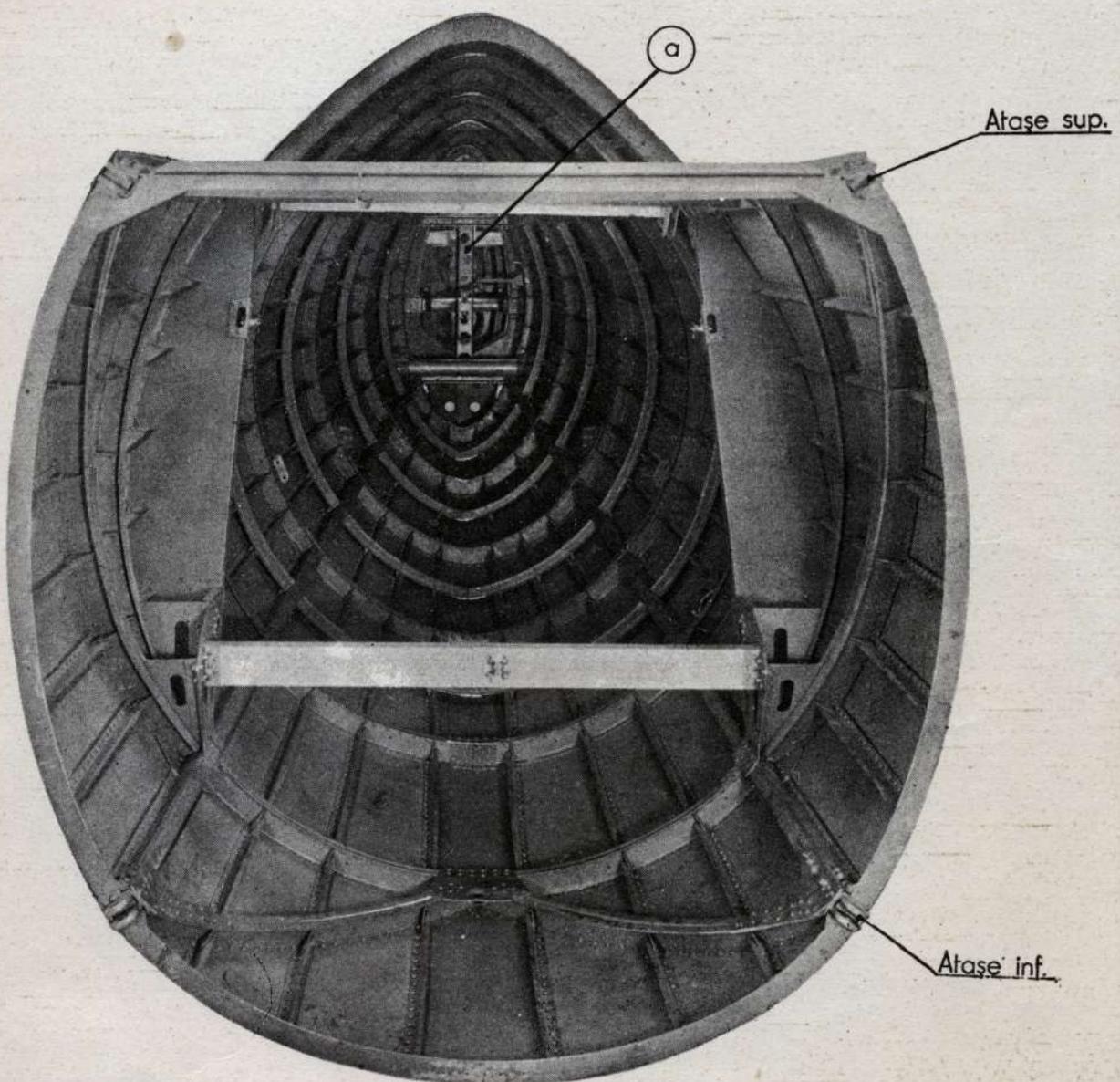
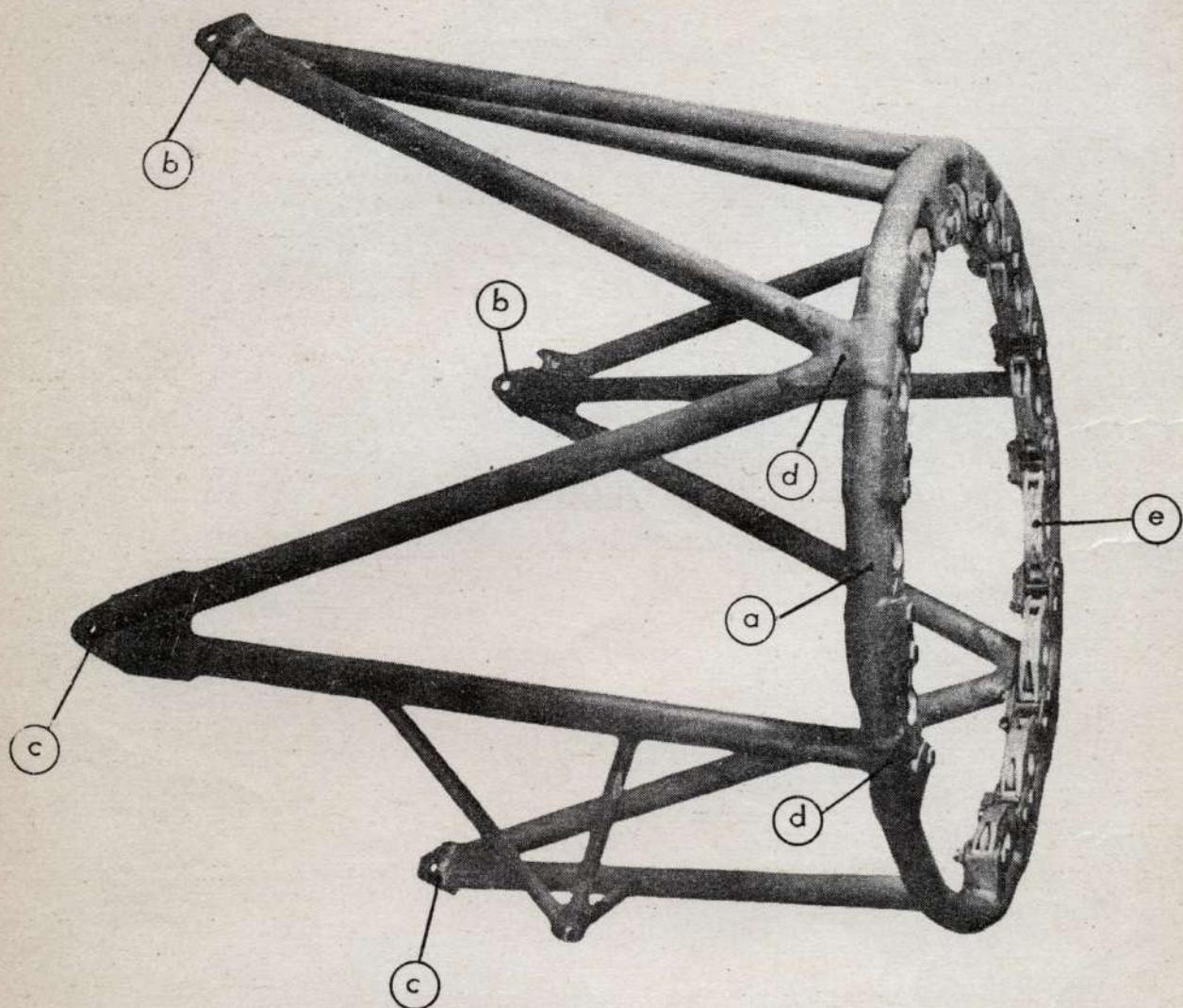


Fig. 7.



a = Coroana

b = Atașele superioare (la fuselaj)

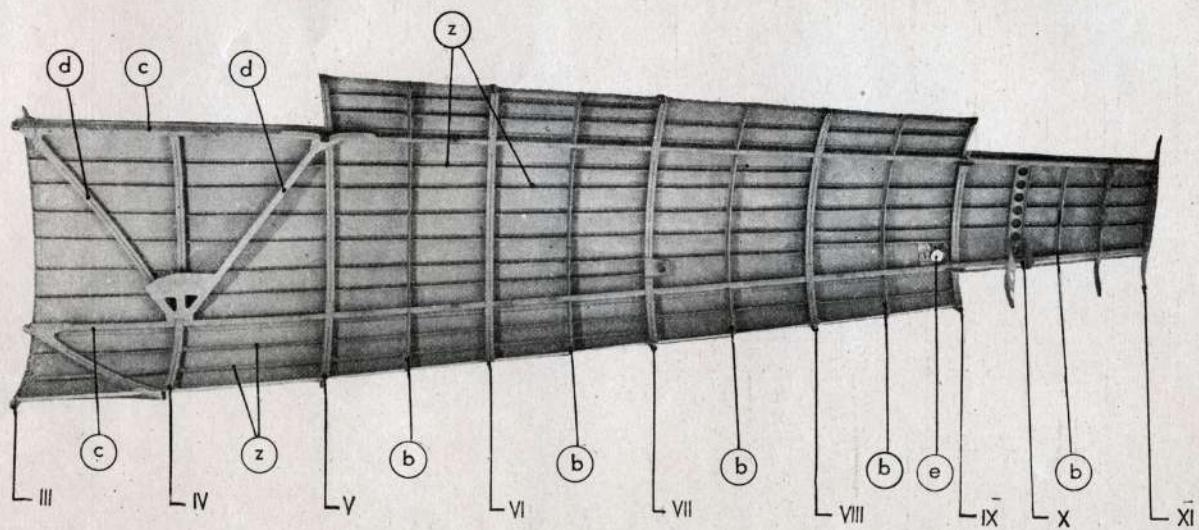
c = Atașele inferioare (la aripă)

d = Guseți de prindere a barelor la coroană

e = Suporti antivibratorii „Repusseau”



b = Cadre intermediare
c = Longeroane
d = Diagonale
e = Gaură pt. bara de ridicare a avionului
Z = Profil „Z” pt. întărirea învelișului cocii
III—XI = Cadrele cocii



Prinderea amortizoarelor pe inelul suportului motor

e = Amortizor „Repusseau”

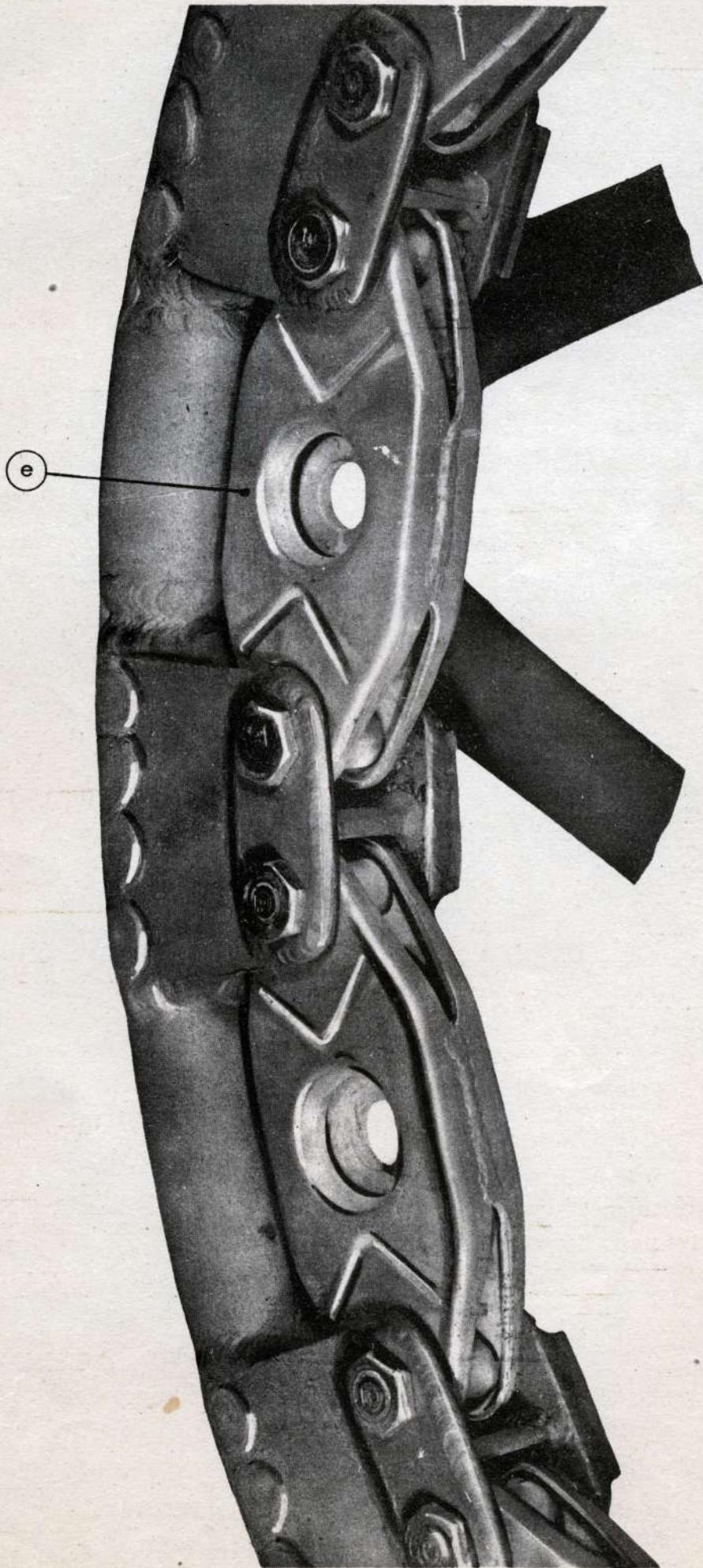
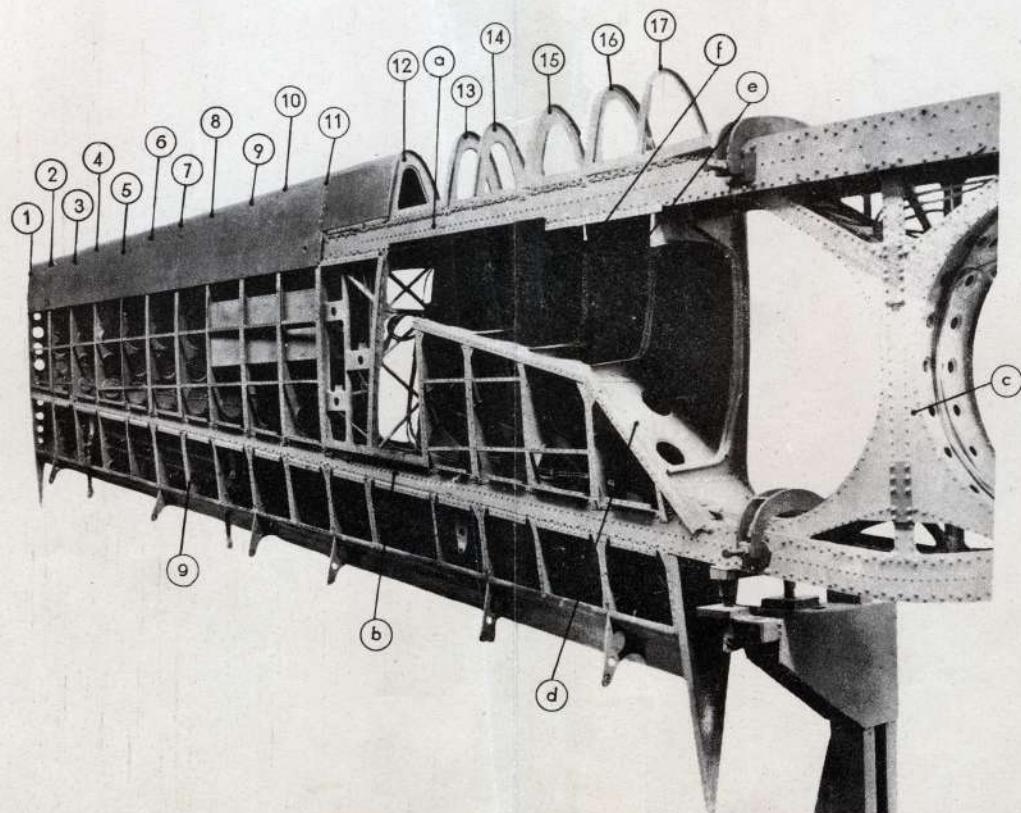


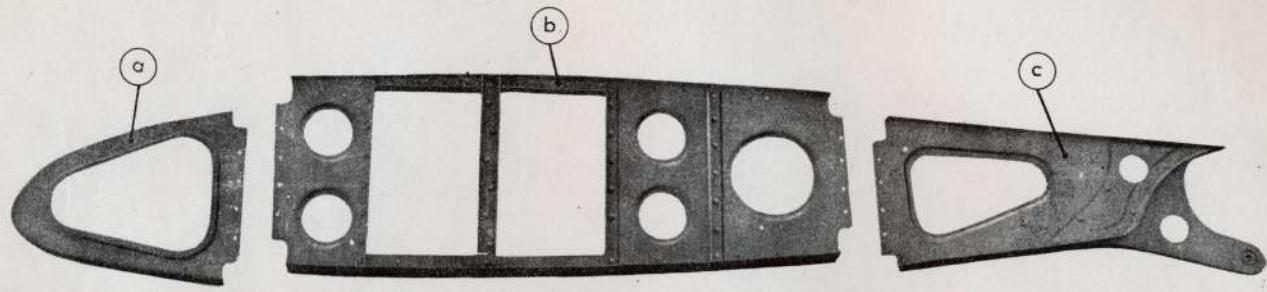
Fig. 10



- a = Longeronul anterior
- b = Longeronul posterior
- c = Traversa cheson "X"
- d = Diagonala
- e = Decupări în nervuri
- f = Profile L longitudinale pentru întărirea învelisului
- g = Nervură
- 1-17 = Nervuri

3 plane mi

Fig. 11

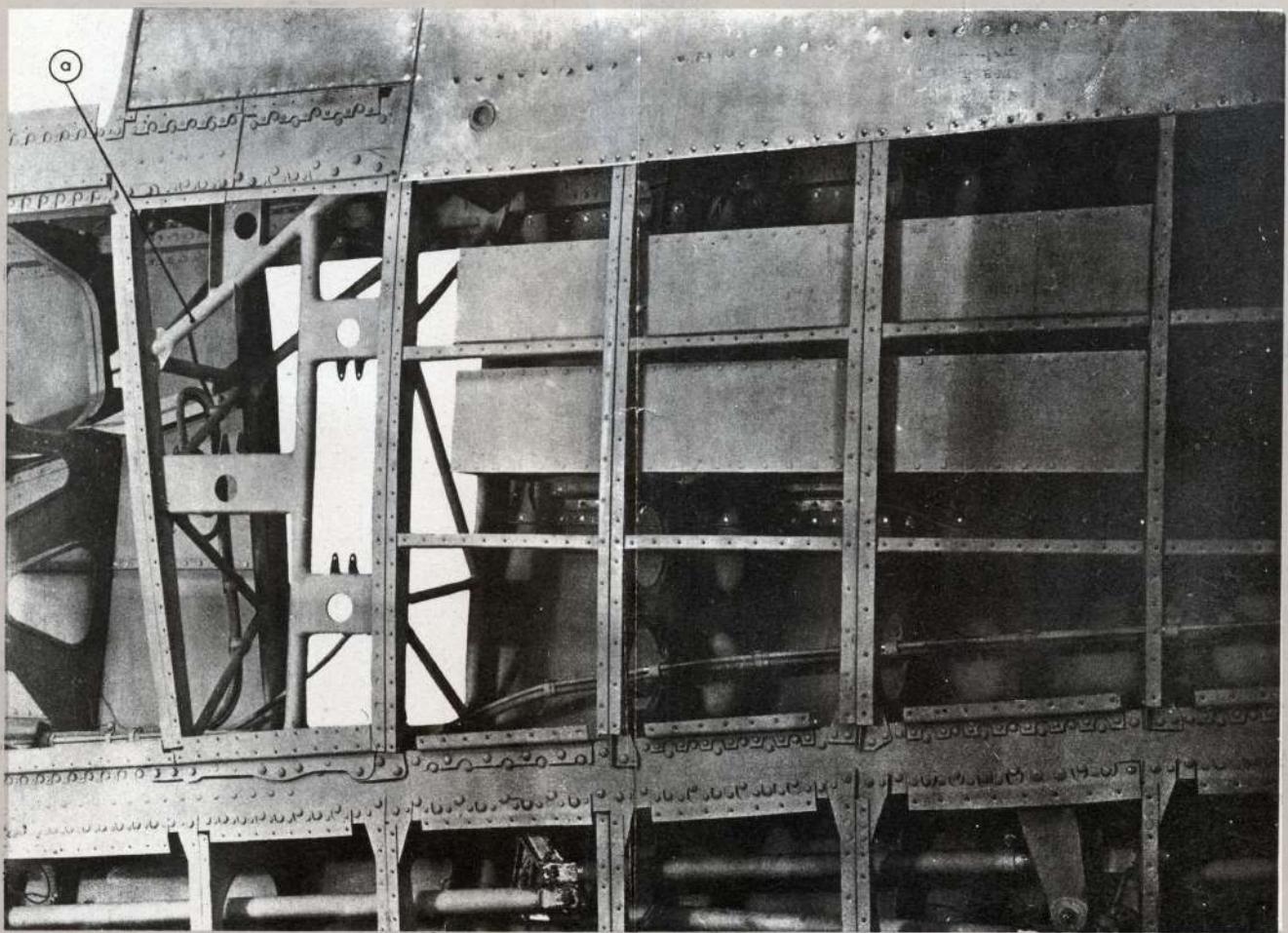


a = Bordul de atac
b = Partea centrală
c = Bordul de scurgere



schela lungeron - st. 3 solutii.

Aripa în regiunea mitralierelor

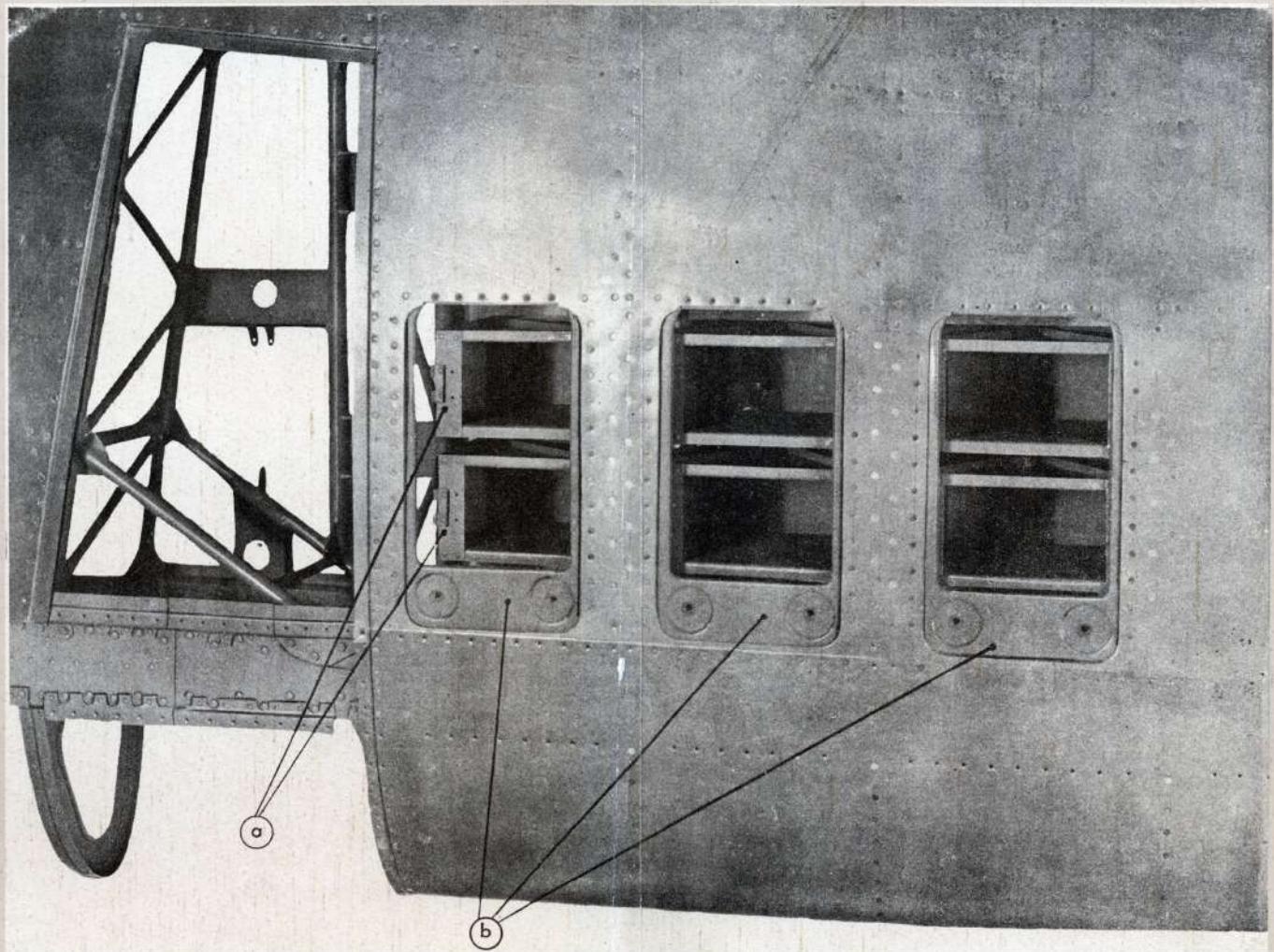


a = Grinda suport pentru mitralieră

3 plane un

Fig. 13

Porți de vizită în regiunea mitralierelor

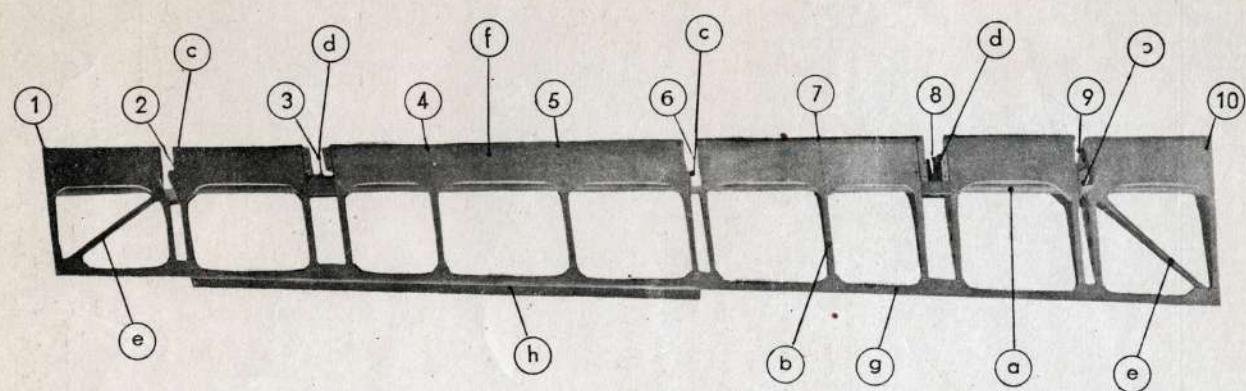


a = Cutii de cartușe

b = Porți de vizită în regiunea mitralierelor

3 fotografie

Fig. 15



a = Tubul-longeron

b = Nervuri

c = řamăre

d = Părghii de comandă

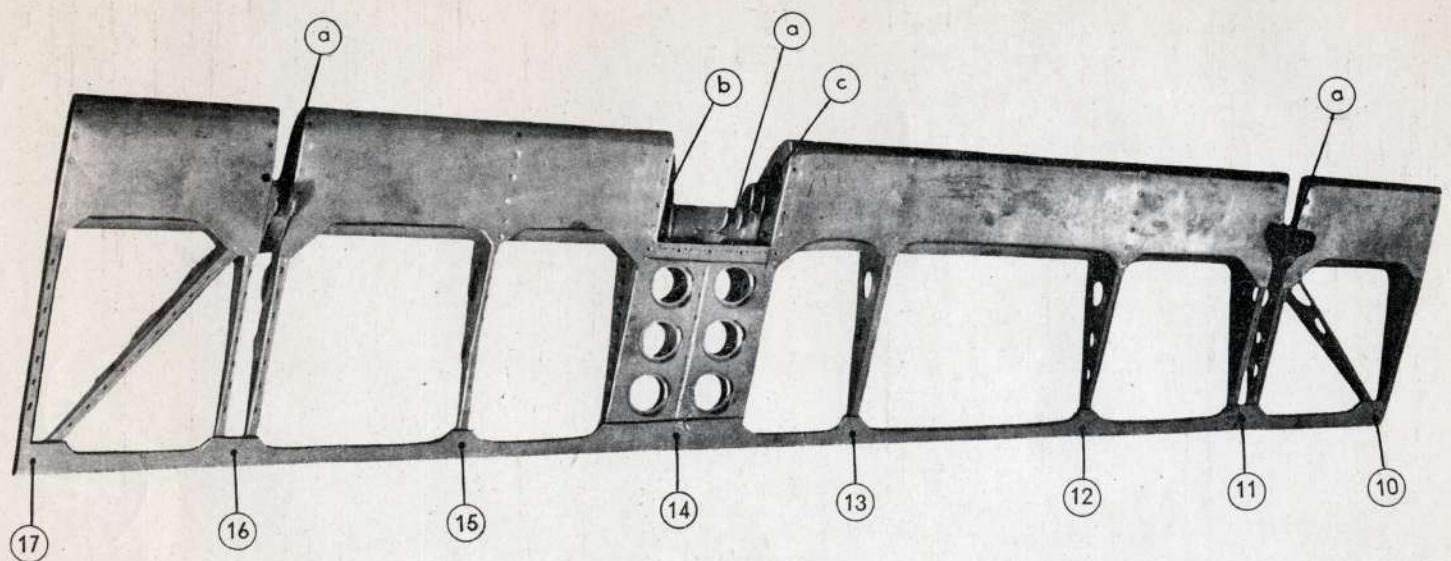
e = Contrafiră

f = Bord de atac

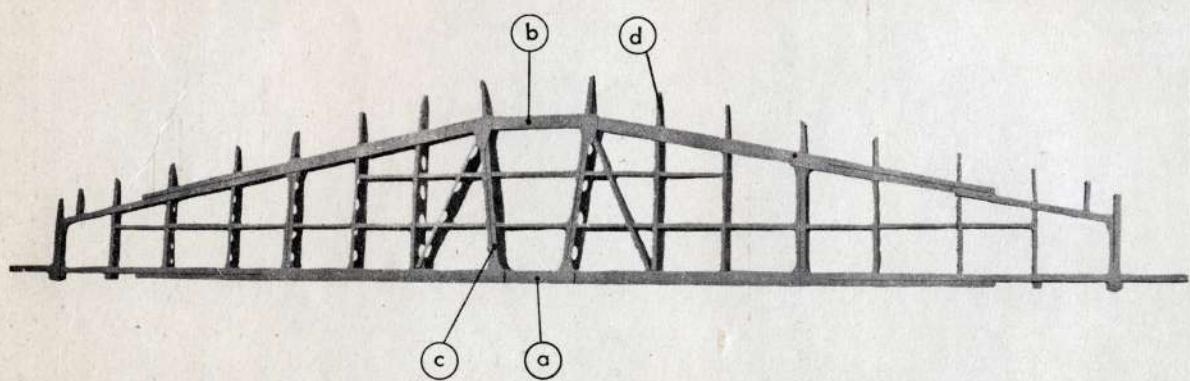
g = Bord de scurgere

h = Flettner

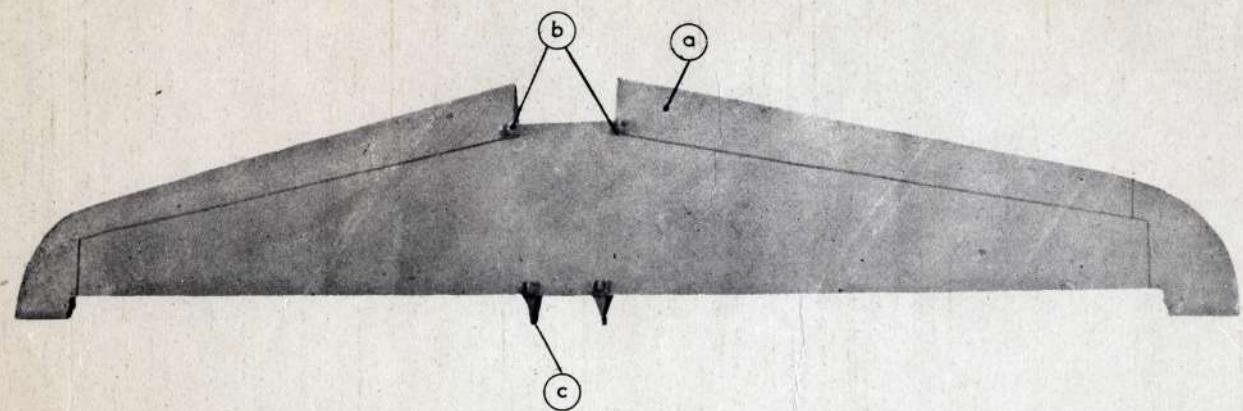
1–10 = Nervuri



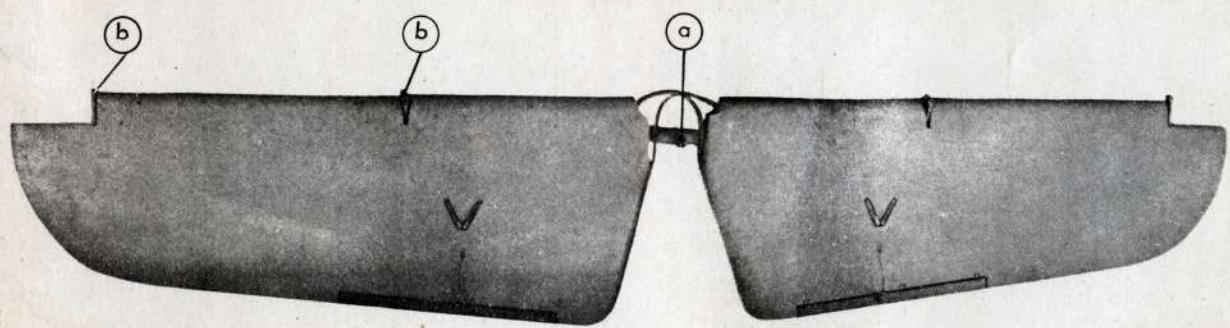
a = řamiere
b = P rghia de comand  a voletului
c = P rghia de conjugare a voletului cu aripoara
10-17 = Nervuri



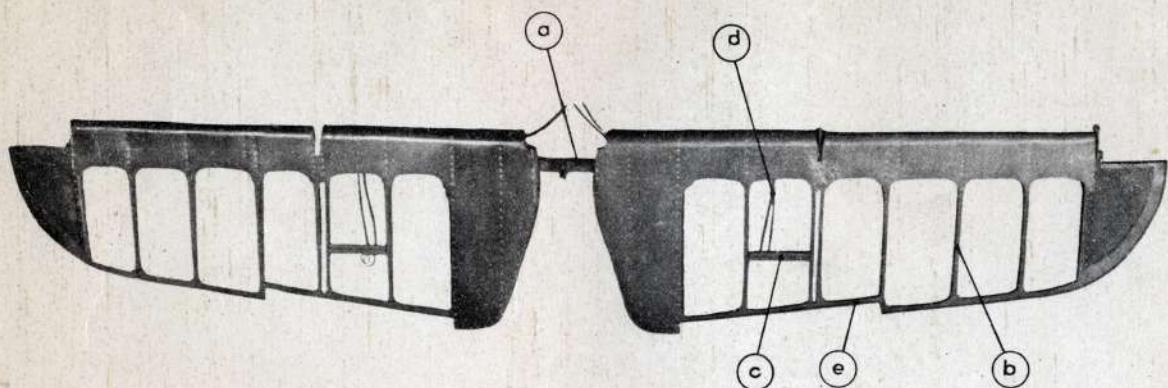
a = Longeronul posterior
b = Longeronul anterior
c = Antretoze
d = Nervură



a = Bord de atac
b = Feruri de ataș la cocă
c = Șanieră



a = Părghia de comandă
b = řarniere



- a = Tub longeron
- b = Nervură
- c = Traversă pt. fixarea cablului flettnerului
- d = Cablul Bowden de comandă a flettnerului
- e = Traversă de susținere a flettnerului