

# MANUEL DE VOL

Avion DR 400 - 140B

Immatriculation : F-GAOX

N° de Série : 1240

Certificat de type n° 45 du 19.11.1975

Constructeur : Avions PIERRE ROBIN

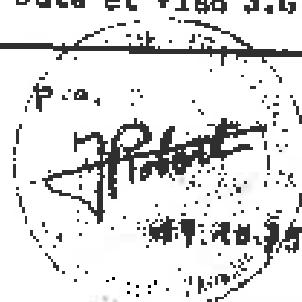
AERODROME DE DAROIS

FRANCE

21121 FONTAINE-LES-DIJON

Tel : (80) 35.61.01

MANUEL APPROUVE PAR LE  
SECRETARIAT GENERAL A  
L'AVIATION CIVILE

Chapitre	Pages	Date et Visa S.G.A.C.
2	2.1 à 2.6	
3	3.1 3.2	
5	5.1	

Cet avion doit être utilisé en respectant  
les "limites d'emploi" spécifiées dans le  
présent manuel de vol.

"CE DOCUMENT DOIT SE TROUVER EN PERMANENCE  
DANS L'AVION".

---

Page de garde	0.1-0..
Table des matières	0.3-0.4
Liste des mises à jour	0.5

CHAPITRE I : Généralités :

Description et caractéristiques	1.1-1.8
Description des différents instruments	1.9-1.12
Planche de bord	1.13-1.13(b)
Circuit d'essence	1.14
Circuit électrique	1.15
Plan 3 vues	1.16
Débattements des gouvernes	1.17

CHAPITRE II : Limites d'emploi :

Masse de certification	2.1
Vitesses limites	2.1-2.2
Facteurs de charge	2.2
Masse maximale	2.2
Centrage	2.2-2.3
Plaquettes	2.3-2.4
Limitation moteur	2.4
Carburant - évolutions - interdictions	2.4-2.5 bis

CHAPITRE III : Procédures d'urgence :

Feu de moteur en vol et au sol	3.1
Panne génératrice	3.1
Givrage carburateur	3.2
Atterrissage de fortune	3.2
Prise involontaire	3.2

**CHAPITRE IV : Procédures normales :**

Préparation des vols	4.1-4.3
Visite pré-vol	4.4-4.8
Avant de mettre le moteur en marche	4.8
Mise en marche du moteur	4.7-4.8
Roulage	4.8-4.9
Avant le décollage	4.9
Décollage	4.9-4.10
Montée	4.10
Croisière	4.11-4.12
Descente	4.12
Atterrissage	4.12-4.13
Après l'atterrissage	4.13-4.14
Déplacement de l'avion au sol	4.14
Amarrage et précautions à l'entrepôt	4.14- 5

**CHAPITRE V : Performances :**

Limitation acoustique	5.0
Vent de travers, Vitesse de décrochage	5.1
Étalonnage anémométrique	5.1
Décollage	5.2
Vitesses ascensionnelles	5.3
Performances en palier	5.4
Atterrissage	5.5

\* Hélice SENENICH 74DM6S5260 Voir p.5.01-5.07

**CHAPITRE VI : Entretien courant :**

Nettoyage et vidange	6.1
----------------------	-----

**CHAPITRE VII : Additifs :**

1. Installation d'un réservoir supplémentaire	7.1
2. Utilisation du stabilisateur de roulis	7.2-7.3
3. Nouveaux tableaux de bord	7.4-7.8

## - MISES A JOUR -

N° Rev	Pages révisées	N° de l'édition	Nature des aménagements	Approbation du S.C.A.C.
		1	Edition originale du 1.9.1975	74-000000000000000000000000000000
1	2.4	2	Pression d'huile normale.	74-000000000000000000000000000000
2	0.4 7.2 7.3	3	Stabilisateur de roulis (option).	74-000000000000000000000000000000
3	0.4-0.5 7.4-7.6	4	Schéma électrique et nouveaux tableaux de bord	74-000000000000000000000000000000
4	0.4-0.5 1.5-1.7 4.9-4.10 4.12 5.01-5.07	4	Hélice SENSEMICH 74DM655260	74-000000000000000000000000000000
5	0.4-0.5 5.0	4	Limitation acoustique	74-000000000000000000000000000000

## CHAPITRE I : Généralités

### I) Descriptions et caractéristiques :

Définition : Envergure (m) : 8,72  
Longueur totale (m) : 6,96  
Hauteur totale (m) : 2,23  
Garde hélice au sol (m) : 0,28  
Garde hélice pneu et amortisseur AV dégonflée : positive

VOILURE : La voilure du type "JODEL" dispose d'une structure monolongeron à revêtement Dacron.

Allongement : 5,95  
Dièdre en bout d'aile : 14° intrados  
Corde de la partie  
rectangulaire : 1,71 m  
Surface : 13,6 m<sup>2</sup>

---

### AILERONS :

Surface des 2 ailerons : 1,15 m<sup>2</sup>  
Angles de débattement : page 1.17

La commande des ailerons s'effectue au moyen du manche par l'intermédiaire de guignols, câbles et pouliées de renvoi.

Les ailerons sont équilibrés statiquement.

---

LE. DE COURBURE MÉTALLIQUES :

Surface des 2 volets : 0,669 m<sup>2</sup>

La commande des volets est manuelle et s'effectue au moyen d'un levier situé entre les 2 sièges AV.

3 positions verrouillées.

- 1<sup>er</sup>) Lisse = Volets rentrés
- 2<sup>nd</sup>) 1er cran 15° + 5° (15 mm) décollage
- 3<sup>rd</sup>) 2e cran 60° + 5° (15 mm) atterrissage

Note : En position décollage et atterrissage un jeu de 15 mm au bord de fuite du volet est normal.

EMPENNAGE HORIZONTAL :

Surface : 2,88 m<sup>2</sup>

L'empennage horizontal équilibré statiquement est du type monobloc à commande par câbles, équipé d'un anti-tab métallique automatique.

Le volant de commandes du tab est situé sur le tunnel entre les sièges AV. Un index indique la position du tab sur une lumière graduée de 0 à 10.

$$\begin{cases} 0 = \text{plein piqué} \\ 10 = \text{plein cabré} \end{cases}$$

Débattements de l'empennage

horizontal : page 1.17

Surface de l'anti-tab = 0,26 m<sup>2</sup>

Débattements de l'anti-tab : page 1.17

EMPENNAGE VERTICAL :

Surface de la gouverne de direction : 0,63 m<sup>2</sup>

La commande de la gouverne de direction est classique par palonniers et par cables.

Débattements de la g. de direction : page 1.17

---

Atterrissage :

Le train fixe tricycle cardané à 3 roues identiques dispose d'une suspension oléo-pneumatique à grand débattement.

Le démontage des carénages de roues entraîne une diminution importante de la vitesse sur trajet et des vitesses ascensionnelles.

Le train AV est conjugué au palonnier par l'intermédiaire de bielles à ressorts.

Il est équipé également d'un verrouillage automatique en vol de la roue dans l'axe,  
(amortisseur détendu).

Voie	: 2,58 m
Empattement	: 1,65 m
Dimension des roues	: 380 x 150

Pression de gonflage des pneus AV : 1,8 bars  
AR : 2 bars

Amortisseurs (course) AV : 160 mm  
AR : 180 mm

Pression de gonflage des :  
Amortisseurs AV : 5 bars  
AR : 6 bars

Huile : SHELL Fluid 4  
BP Hydraulics : Aéro

---

### Freinage :

L'ensemble de freinage du type Hydraulique  
comporte un circuit indépendant sur  
chaque roue.

Le freinage est obtenu en fin de course des  
valonniers (Places AV).

Le frein à main agit sur les 2 roues principales.  
À l'arrêt, il est indispensable de caler l'avion.  
Huile du circuit hydraulique : MIL.H.5606-A

---

## GRUPE MOTOPROPULSEUR (G.M.P.) :

- Moteur : - LYCOPENE  
- 4 cylindres opposés à plat horizontalement  
à prise directe  
- Refroidissement par air

Type	: O-320-D
Régime maximum continu	: +2700 t/mn
Taux de compression	: 8,5
Température maxi de culasse	: 260° C
Température maxi de fût	: 160° C
Sens de rotation du moteur	: horaire
Ordre d'allumage	: 1-3-2-4

\*Mélice SENSENICH 74DM655260 2500 t/mn

## HUILE :

Carter d'huile immergé, capacité : 7,5 l  
Pression d'huile : Ralenti (bars) : 1,75  
Normale ( " ) : 4,2 à 6,0

Choix de l'huile en fonction de la température extérieure :

Température supérieure à 15° C : SAE 50 (n°100)

Température comprise entre 30° C et -20° C : SAE 40 (n°80)

Température maxi de l'huile : 118° C.

---

ELECTRICITE : Une lampe-témoin (rouge) indique le non-fonctionnement de l'alternateur. Ce circuit est protégé par un fusible temporisé de 80 A.

- Manuel de vol -

Edition n° : 1

DR 400/140 B

du : 1.9.1975

E. ENCE :

Essence "Aviation". Indice d'octane 91/96 ou 100/13

---

Pression d'essence maxi : 0,560 bar  
désirée : 0,210 bar  
mini : 0,035 bar

---

Réervoir d'essence Principal AR : 110 l.

(10 derniers litres de ce réservoir ne sont utilisables qu'en vol horizontal).

Le robinet de commande se trouve sur le tunnel Avant.

---

L'installation O.M.P. dispose d'un réchauffage carburateur (commande par tirette à bloccage "tout ou rien") et d'une commande de richesse (tirette jaune).

---

HELICES :

MARQUE	Sensenich	Sensenich	Sensenich
TYPE	N 74 DMS 2-64 ou 74 DMS3-2-64	74 DMS-0-64 ou 74DMS5-0-64	74DN655260
DIAMETRE	72"	74"	72"
	(Note 1)		
PAS	64"	64"	60"
RÉGIME MINI			
Plein gaz	2200 t/min	2200 t/min	2350 t/min
Pat fixe			
Niveau mer			

Note 1 : Pas de réduction de diamètre acceptable par réparation.

- Manuel de vol -

Édition n° : |

DR 400/140 S

du : 1.9.1975

#### CABINE :

L'habitacle est accessible par une verrière coulissante largeable s'ouvrant de l'arrière vers l'avant.

Les 2 sièges AV disposent de 6 positions de réglage.

Les sièges A.V. et A.R. sont équipés de ceintures de sécurité à déboulage rapide.

#### Dimensions de la cabine :

Longueur	:	1,62 m
Largeur	:	1,10 m
Hauteur	:	1,23 m

---

#### CONDITIONNEMENT :

2 générateurs au tableau de bord assurent l'alimentation en air frais.

Le débit et l'orientation sont réglables.

Les passagers disposent également de :

- 1) commande de désembuage
- 2) chauffage cabine

L'ensemble du chauffage est assuré par un échangeur qui enveloppe le collecteur d'échappement droit.

DESCRIPTION DES DIFFERENTS EQUIPEMENTS :

a) STANDARDS :

Double manette de gaz centrale (Cde pompe reprise  
Contrôle de richesses (tirette jaune).  
Réchauffage carburateur.  
Coupé-batterie.  
Clé de contact sur sélecteur de magnétos.  
Bouton poussoir du démarreur.  
Ventilation cabine.  
Tirette commande chauffage cabine.  
Tirette commande désembuage pare-brise.  
Robinet d'essence (2 positions).  
Avertisseur sonore de décrochage  
Peignée de frein à main.  
Volant de commande de tab.  
Jaugeur essence sur réservoir principal.  
Température d'huile.  
Ampèremètre.  
Compte-tours avec totaliseur d'heures fonctionnement  
Compas magnétique.  
Niveau transversal à bille.  
Indicateur de vitesse.  
Altimètre.  
Variomètre.  
Radiateur d'huile et valve thermostatique.

- éclairage lumineux de : - volets  
- réserve essence AR  
- pression d'huile  
- pression d'essence  
- Alternateur

**Interrupteurs - disjoncteurs thermiques :**  
**(breakers)**

- voyants
- indicateurs
- pompe électrique
- dérèglement
- démarreur
- servitudes
- alternateur

- Manuel de vol -

Edition n° : 1

DR 400/140 B

du : 1.9.1975

b) Sur option :

Indicateur de pression d'huile.

Thermomètre pare-brise pour température extérieur

Thermomètre à distance pour température extérieur

Compas au-dessus du tableau de bord.

Compas électrique à distance.

Contrôle du mélange carburateur (mixture-monitor)

Manomètre de pression d'admission.

Altimètre de précision (3 aiguilles) en pieds.

Compteur d'heures JAEGER.

Chronomètre de bord.

Manomètre de dépression pour contrôle des instruments P.S.V.

Directionnel pneumatique.

Horizon artificiel pneumatique (alimenté par pompe à vide)

Horizon artificiel électrique avec son interrupteur et son fusible

Éclairage de tableau de bord ; 2 voyants rouges avec rhéostat

Antenne "pitot" chauffante (+ interrupteur + lampes témoins)

Indicateur de virage électrique antiparasité.

Coordinateur de virage "BRITTAIR".

Feu anti-collision rotatif.

Radio V.H.F.

Radio compas.

VOR

ILS

DME

Parc à vols

- Manuel de vol -

édition n° 4 1

DR 400/140 B

du : 1.9.1975

- rker Beacon -

Thermo carburateur.

Thermo culasses.

Phare droit et gauche + interrupteur et fusible.

Feux de navigation.

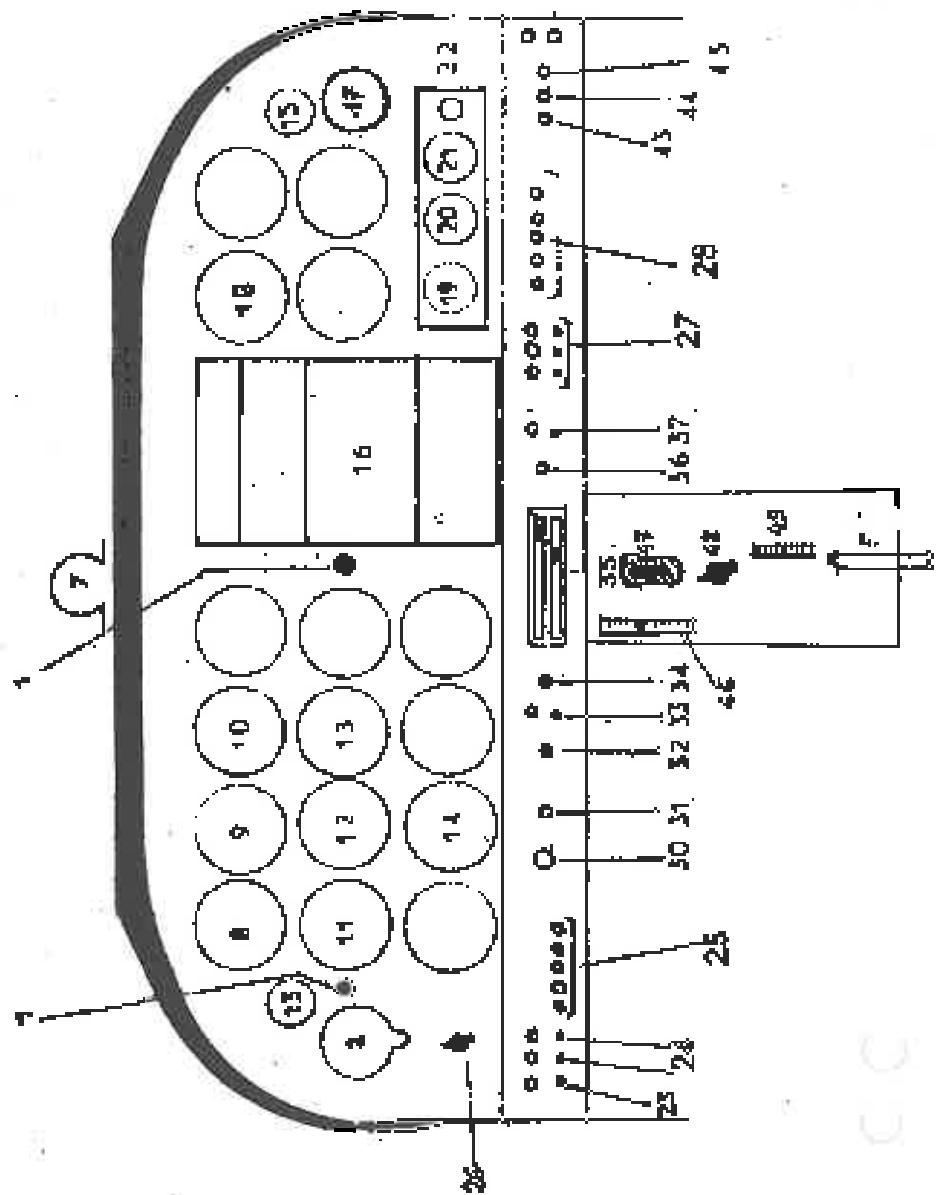
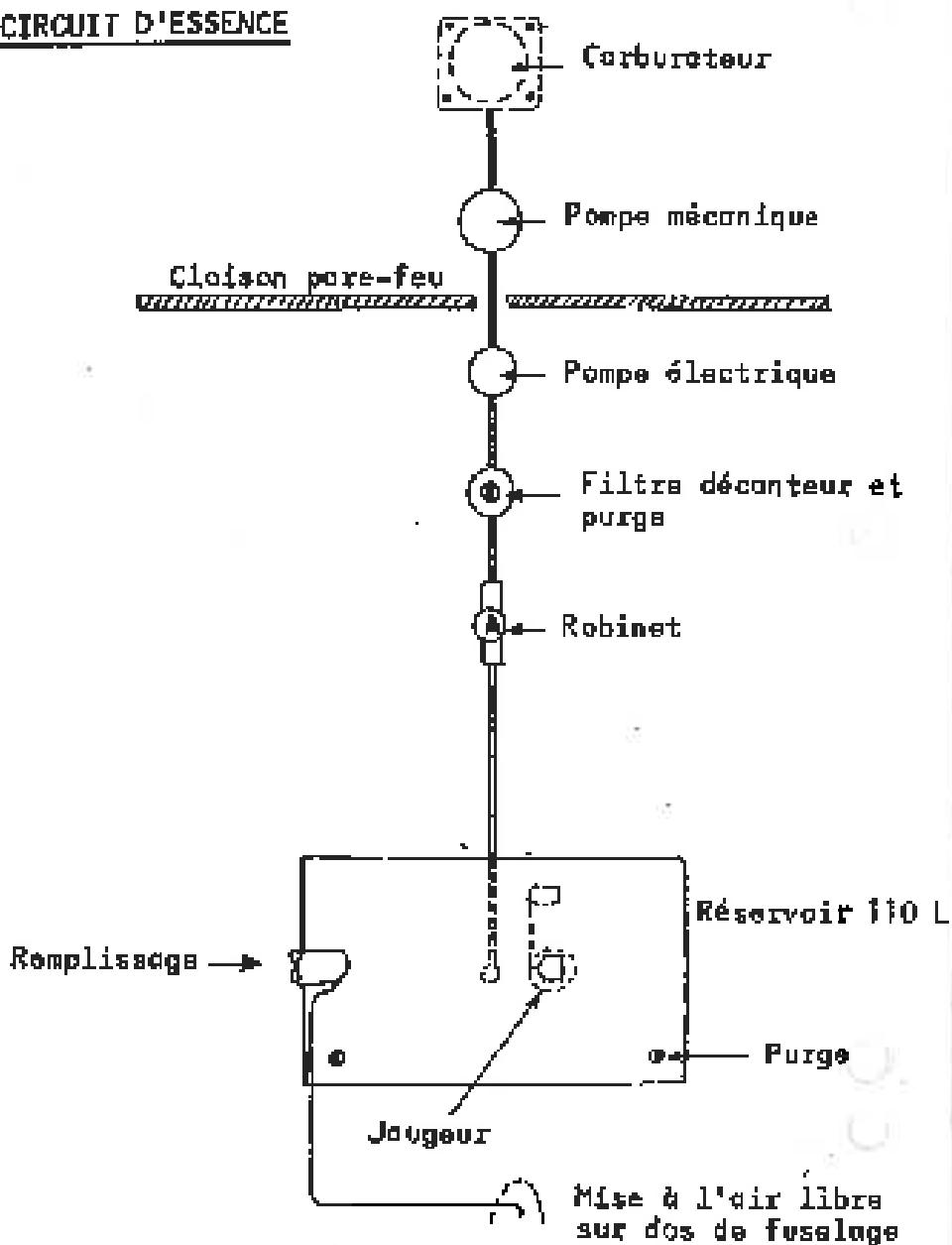
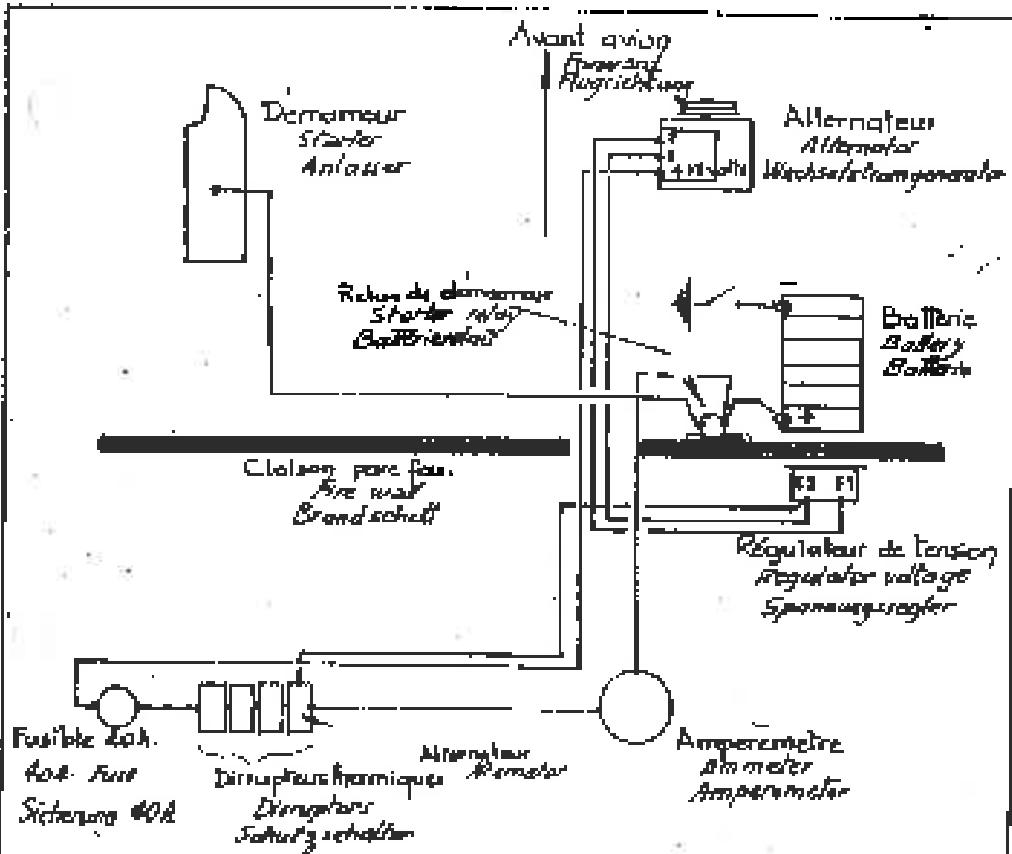


TABLEAU DE BORD

- |   |                                   |
|---|-----------------------------------|
| 1 Manette de gaz                        | 46 Indicateur trim de profondeur  |
| 2 Chronomètre (option)                  | 47 Frein de port                  |
| 7 Compas (option)                       | 48 Robinet d'essence              |
| 8 Anémomètre                            | 49 Commande de trim de profondeur |
| 9 Horizon artificiel (option) ou compas | 50 Commande de volets             |
| 10 Altimètre                            |                                   |
| 11 Bille                                |                                   |
| 12 Directionnel (option)                |                                   |
| 13 Véromètre (option)                   |                                   |
| 14 Manomètre de dépression (option)     |                                   |
| 15 Aérataux                             |                                   |
| 16 Radio (option)                       |                                   |
| 17 Pression d'huile (option)            |                                   |
| 18 Tachymètre                           |                                   |
| 19 Jaugeur réservoir AR                 |                                   |
| 20 Température d'huile                  |                                   |
| 21 Ampèremètre                          |                                   |
| 22 Fusible 40 ampères                   |                                   |
| 23 Jacks radio (option)                 |                                   |
| 24 Interrupteurs fusibles (option)      |                                   |
| 25 Voyants                              |                                   |
| 26 Eclairage tableau de bord (option)   |                                   |
| 27 Interrupteurs fusibles               |                                   |
| 28 Fusibles                             |                                   |
| 30 Sélecteur de magnéto                 |                                   |
| 31 Démarreur                            |                                   |
| 32 Coupo-batterie                       |                                   |
| 33 Excitation alternateur               |                                   |
| 34 Commande de mélange                  |                                   |
| 35 Chauffage                            |                                   |
| 36 Réchauffage carburateur              |                                   |
| 37 Pompe électrique                     |                                   |
| 38-44-45 Fusibles (option)              |                                   |

### CIRCUIT D'ESSENCE





- Schema de principe  
du circuit électrique -
- Electrical system -
- Schema der Elektrischen Anlage -

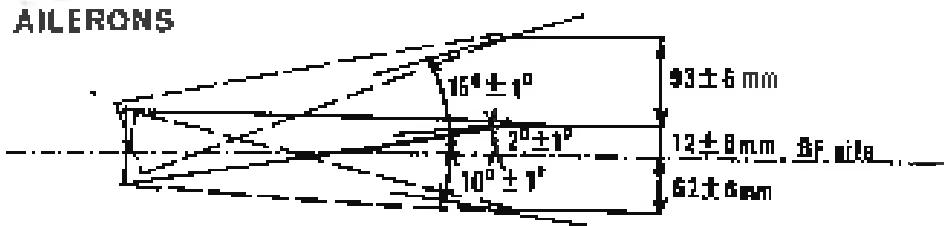
Hanniel de vol -

Edition n° : 1

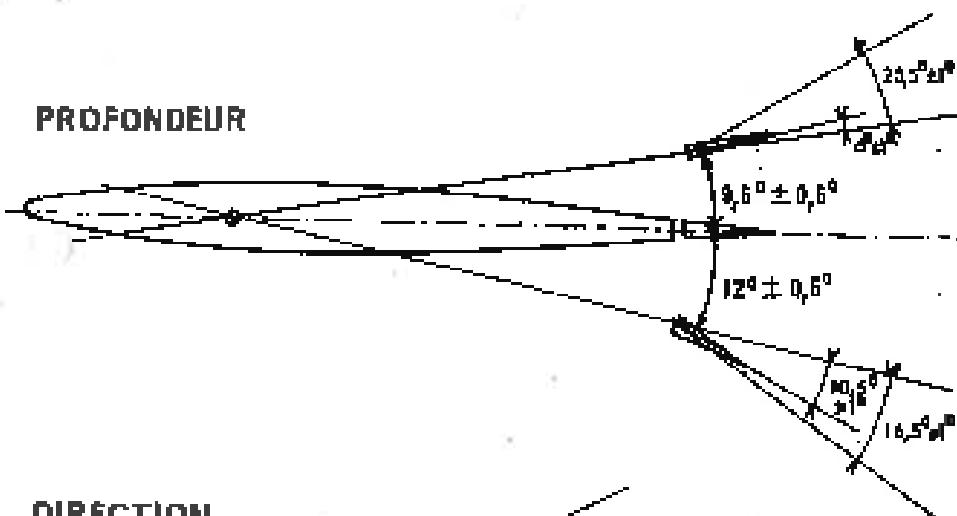
DR 500/140B

du : 1.9.1975

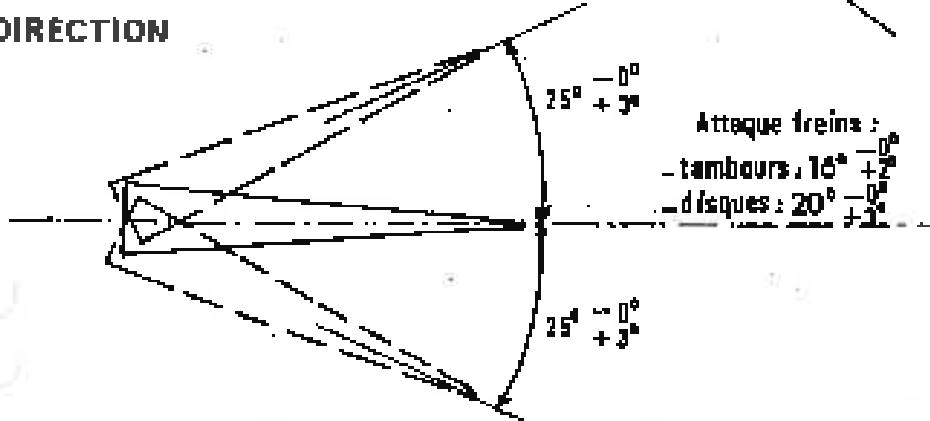
## AILERONS



## PROFONDEUR



## DIRECTION



## VOLETS

$80^\circ - 0^\circ + 0^\circ$

## CHAPITRE II : Limites d'emploi

### a) Bases de certification :

L'avion DR 400/140B a été certifié le 19.11.7 en catégorie normale et utilitaire conformément aux conditions techniques suivantes

- Conditions générales du règlement Air 20/9 mise à jour du 6 juin 1966.
- Conditions complémentaires pour conformité FAR part 23 - Amendement 7
- Conditions particulières relatives au largage verrière.

### b) Vitesses limites (équivalent de vites EAS à la masse maximale) :

Vne : (Vitesse à ne pas dépasser) : 308 Km/h

Vno : (Vitesse maxi d'utilisation normale) : 260 Km/h

Vc : (Vitesse de calcul en croisière) : 260 Km/h

Vm : (Vitesse de manœuvre) : 215 Km/h

Vfe : (Vitesse limite, volets sortis) : 170 Km/h

### Repères sur l'enveloppe :

- Trait radial rouge : 308 Km/h

- Arc jaune : de 260 à 308 Km/h  
(zône de précaution "air calme")

- Arc vert : de 99 à 260 Km/h  
(zone d'utilisation normale)

- Arc blanc : de 87 à 170 Km/h  
(zone d'utilisation des volets)

L'avertisseur de dérangement fonctionne 10 à 15 sec. ----- à 20 secondes.

3) Facteurs de charge limite de calcul à la masse maximale :

- Volets escamotés (lisses) :  $n = +3,8$  et  $-1,9$  "N"
  - Volets sortis :  $n = +4,4$  et  $-2,2$  "U"
  - $n = +2$
- 

4) Masse maximale autorisée : ( $x_g$ )

- Décollage : 1000 Kg
  - Atterrissage : 1000 Kg
  - Evolutions catégorie "U" : 910 Kg
- 

e) Centrage :

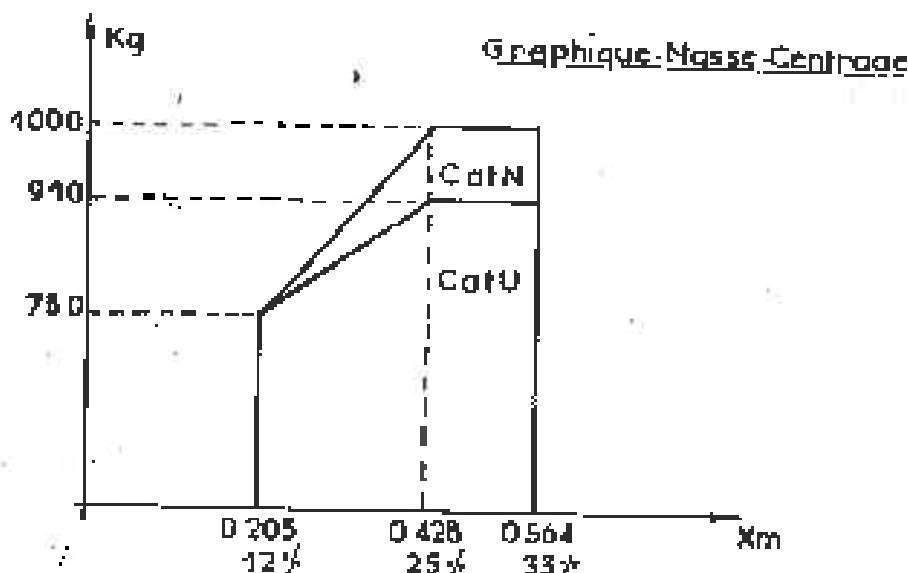
Mise à niveau : Longeron supérieur du fuselage  
Référence du centrage : Bord d'attaque de la partie rectangulaire de l'aile.

Longueur de la corde de référence : 1,71 m  
Catégorie "N" : limite AV : 0,205 m à 750 Kg  
soit 12 %  
: 0,428 m à 1000 Kg  
soit 25 %  
limite AR : 0,564 m 33 %  
(limite valable pour toute masse)

---

Avant tout chargement, le pilote doit s'assurer, par exemple, à l'aide du centrogramme que la masse et le centrage sont à l'intérieur des limites prescrites.

Note : La banquette AR doit comporter une ceinture par passager.



g) Plaquettes obligatoires :

1)

**SOUTE À BAGAGES  
40 Kg MAXIMUM  
VOIR CENTROGRAMME**

2)

**NE PAS FUMER**

3)

**Conditions de vol  
VFR de jour  
En zone non givrante**

Du 400/1408

du : 23.3.1976

Cet avion doit être utilisé en catégorie normale ou utilitaire conformément au manuel de l'avion approuvé par les Services Officiels.

Sur cet avion tous les repères et plaques indicatrices sont relatifs à son utilisation en catégorie normale.

Pour l'utilisation en catégorie utilitaire se référer au manuel de vol.

#### VRILLES INTERDITES

Aucune manœuvre acrobatique n'est autorisée pour l'utilisation en catégorie normale.

V<sub>a</sub> = 215 km/h

Vitesse de manœuvre V<sub>a</sub> = 215 km/h = vitesse de manœuvre maximum à laquelle on peut braquer les gouvernes à fond. (Profondeur - Direction - Ailerons).

#### b) limitations moteur :

Régime maximum continu	: 2700 t/min trait
Température maxi culasses	: 260°C radial roue
Huile : Température maximum	: 118°C (trait roue)
Pression normale	: 4,2 à 6,3 bars (v.)
Mini ralenti	: 1,75 bar (v.)
Essence : Pression minimum	: 0,035 bar

#### i) Repères sur le tachymètre :

Trait rouge : 2700 t/min

#### j) Carburant :

Essence "AVIATION" Indice d'octane : 91/96 o  
100/130.

Réervoirs	Capacité totale
Principal	110 l.

x) Lubrifiant :

Capacité du réservoir : 7,5 litres { 8 quarts  
Jauge minimum : 3,8 litres { 4 quarts  
Jauge maximum : 7,5 litres { 8 quarts

---

1) Evolutions :

Dérapages (Voir page 5,1)

---

Interdiction :

Aucune manœuvre acrobatique n'est autorisée  
en catégorie "N".

Vrilles interdites

Limites d'emploi dans la catégorie "U" :

Dans les limites de cette catégorie sont autorisées les manœuvres suivantes :

- Virages serrés
- Huit lont
- Virage en montée dynamique
- Décorchages

Ces manœuvres doivent être effectuées dans les conditions ci-dessous :

Les sièges AR doivent être inoccupés  
Les vitesses d'entrée et de sortie doivent se situer dans le domaine d'utilisation normale.

**VRILLES INTERDITES**

CHAPITRE III : Procédures d'urgence :

1) Feu de moteur en vol :

Fermer l'essence

Mettre plusie gaz jusqu'à épuisement du  
combustible

Couper les contacts allumage

Couper le contact batterie et l'excitation  
de l'alternateur avant l'atterrisse

Nota : La coupure contact batterie supprime également  
le fonctionnement de l'avertisseur  
de dérapage.

---

2) Feu de moteur au sol :

Ne pas enlever les capots

Diriger le jet de l'extincteur dans la prise  
dynamique ou par le trou de passage des échappements.

---

3) Panne de l'alternateur :

Si l'ampèremètre indique "décharge" (-),  
couper l'excitation de l'alternateur et réduire  
les consommations électriques au minimum (radio,  
instruments) puisque seule la batterie  
fournit du courant.

Aucune anomalie de fonctionnement du moteur  
n'est à craindre.

#### 4) Givrage du carburateur :

Si le régime diminue sans autre variation des paramètres de vol (vitesse-altitude) tirer le réchauffage carburateur à fond.

Commande à 2 positions : tout ou rien.

Le régime augmentera dès que la glace sera fondue. Le fait de tirer le réchauffage carburateur provoque normalement une chute de régime de 150 t/mn et augmente la consommation horaire.

Si le givrage est brutal, tirer le réchauffage carburateur et mettre plein gaz.

---

#### 5) Atterrissage de fortune :

- Vérifier les ceintures de sécurité
- Fermer l'essence et couper le circuit électrique avant l'atterrissement pour éviter tout risque d'incendie.

Nota : En cas de déformation du capot moteur consécutif à un incident au cours de l'atterrissement et empêchant l'ouverture normale de la verrière vers l'avant, utiliser le système de largage : soulever les deux anneaux rouges de largage, ouvrir le verrou central de verrière.

#### 6) Vrille involontaire :

En cas de vrille involontaire la récupération doit être effectuée par des actions normales, classiques. (Manche au neutre, pied contreire). Les volets doivent être rentrés.

CHAPITRE IV - PROCÉDURES NORMALESI PREPARATION DES VOLIS

Avant chaque vol s'assurer que la masse et le centrage sont bien à l'intérieur des limites prescrites. Pour cela on utilisera les diagrammes des pages 4.2 et 4.3 de la matière suivante.

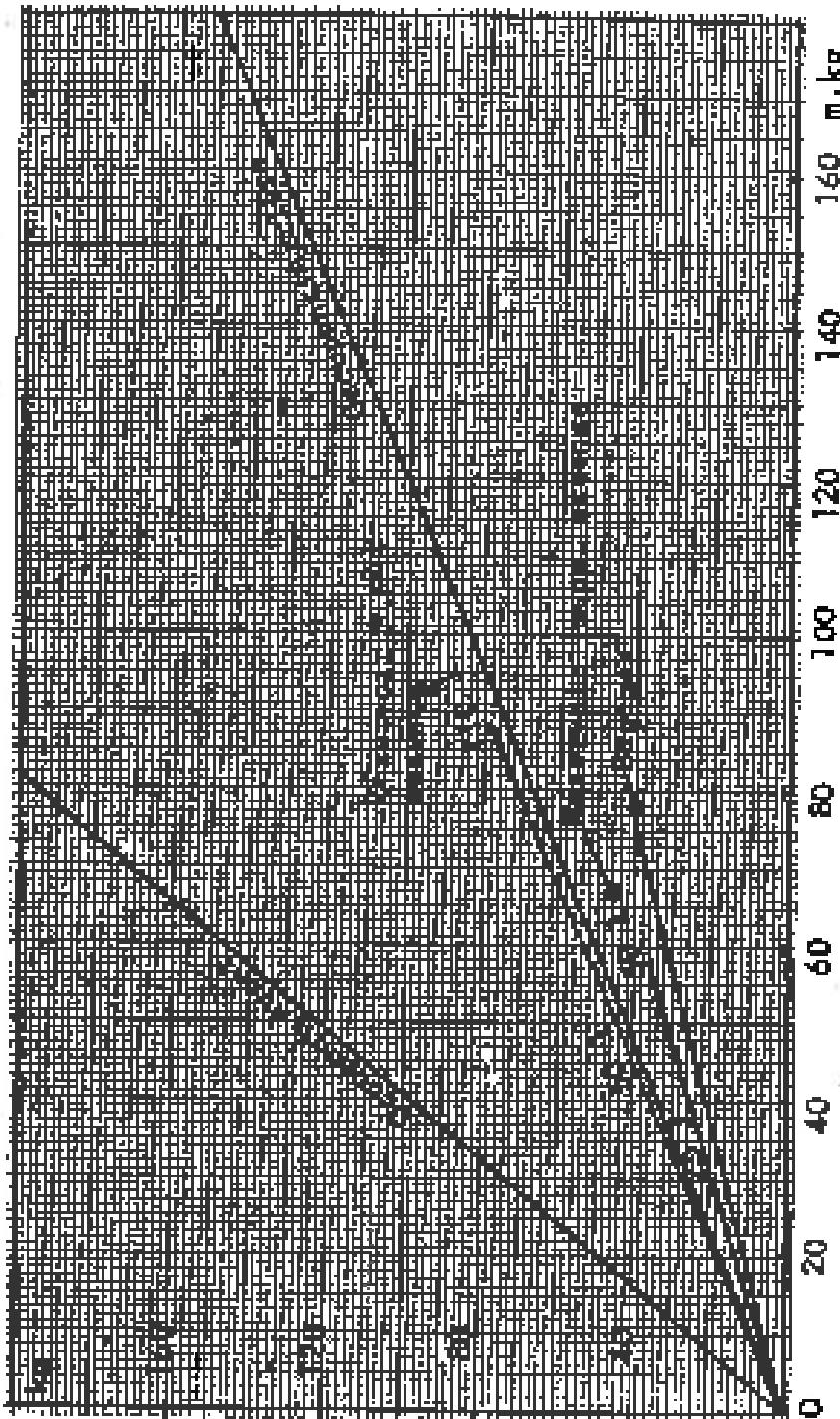
- 1) Déterminer la masse totale en additionnant la masse à vide de l'avion, la masse totale des occupants AV et AR, la masse de carburant emporté et la masse située dans le coffre à bagages.
- 2) A l'aide du diagramme de la page 4.2 relever les moments de chacun des composants cités ci-dessus. Additionner pour obtenir le moment total.
- 3) Reporter le moment total et la masse totale sur le diagramme de la page 4.3. Le point doit se trouver à l'intérieur du diagramme correspondant à la catégorie d'utilisation choisie.

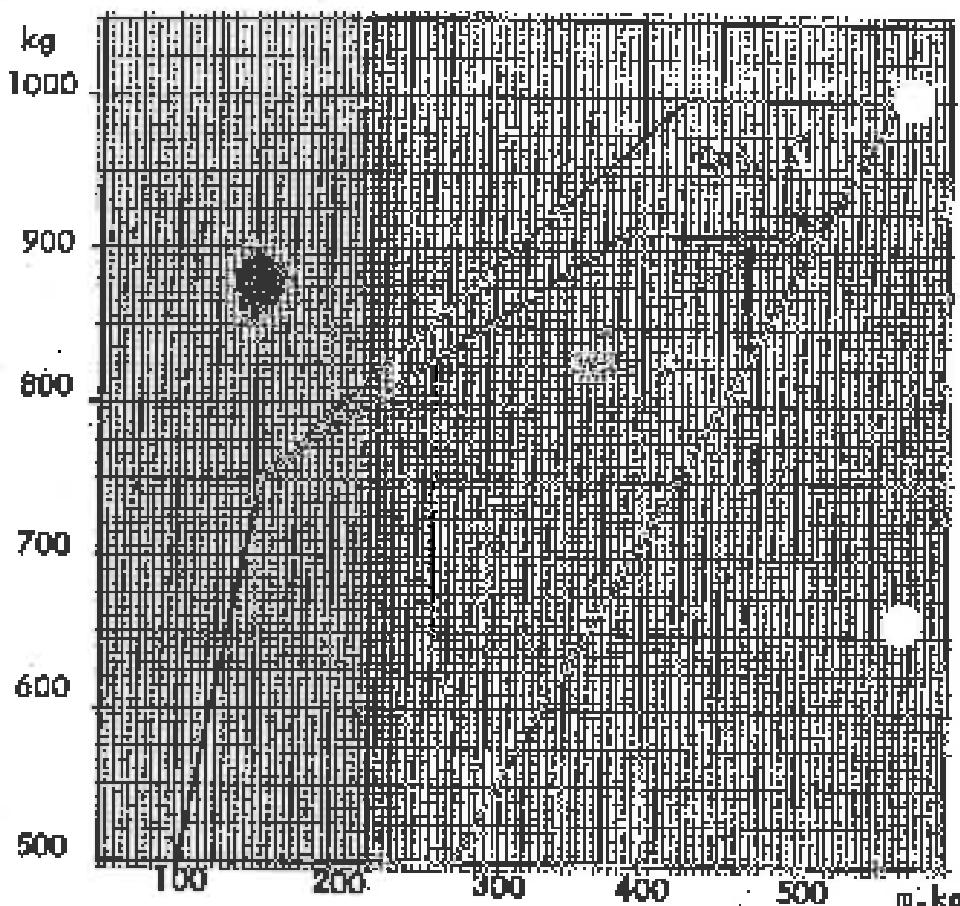
NOTA : Un exemple d'utilisation est donné page 4.3.

- MANUEL DE VOL -  
DA 400/140 B

Edition n° : 1  
Du : 1.9.1975

DIAGRAMME DES MOMENTS





Exemple d'utilisation

	Masse	Moment
Avion vide	560 kg	140 m.kg
Occupants AV	150 kg	61 m.kg
Occupants AR	100 kg	119 m.kg
Essence P.pol (79 kg)	110 L	88 m.kg
Essence Sup. (18 kg)	25 L	29 m.kg
Bagages	20 kg	37 m.kg

Avion en charge : 927 kg , 474 m.kg

\* Voir dernière pesée de l'avion.

Le point (927 kg, 474 m.kg) se trouve à l'intérieur du diagramme ci-dessus. Le chargement est donc correct pour une utilisation en conditions normales.

## II VISITE PRÉ-VOL :

1) Pousser l'interrupteur général (coupe-batterie) sur marche

- Vérifier l'indication du jaugeur d'essence

- Tirer l'interrupteur général (coupé), contacts magnétos coupés, robinet d'essence ouvert, correcteur, altimétrique (richesse) tiré.

---

2) Avant le premier vol de la journée et après chaque plein de carburant, après avoir laissé reposer quelques instants, appuyer sur les purges essence.

(Voir planche 1.14)

- Vérifier le bouchon de fermeture des réservoirs d'essence

- Vérifier la mise à l'air libre du réservoir

- Vérifier la propreté des prises d'air statiques

---

3) Vérifier l'état des empennages

Vérifier le tab (charnières libres)

Vérifier les charnières de la direction

---

4) Vérifier l'état des volets et leurs charnières

S'assurer qu'en position fermée, les volets soient en appui sur les cales.

---

- 5) Vérifier les charnières d'aileron.  
Enlever les cordes d'amarrage et la fourche de manœuvre s'il y a lieu.
- 6) Vérifier l'état des atterrisseurs principaux.  
Pression de gonflage des pneus :

AR : 2 bars  
AV : 1,8 bar

Vérifier que la course restante des amortisseurs soit au moins égale à 70 mm.  
(le haut de la carène de roue doit se trouver sous le trou repère de la carène fixe, avion vide, essence quelconque) sinon regonfler l'amortisseur.  
(Pressions indiquées sur la jambe de train de l'avion).  
Vérifier l'état des carènes de roues

..

- 7) Vérifier la propreté verrière

- 8) Vérifier le niveau d'huile (Ne pas voler avec moins de 1,9 litres, repère n° 2 sur la jauge)  
Faire le plein pour un vol prolongé  
Vérifier l'état de l'hélice, du cône des déflecteurs.
- Vérifier l'état de l'entrée d'air de la prise dynamique et s'assurer de sa propreté.

- Vérifier la fixation des échappements
  - Purger le filtre-décanleur
  - Démonter s'il y a lieu le filtre à air et le nettoyer
  - Fermer et verrouiller la trappe de visite d'huile
  - Vérifier la fixation du capot moteur supérieur (dans)
  - Effectuer la visite pré-vol complète avant le premier vol de la journée. Ensuite on peut limiter les vérifications à l'état des gouvernes
  - Avant de s'installer dans la cabine vérifier l'arrimage des bagages.
- 

### III AVANT DE METTRE LE MOTEUR EN MARCHE :

- Régler et verrouiller les sièges et les ceintures de sécurité
  - Verrouiller la fermeture de la cabine
  - Vérifier les commandes de vol
  - Serrer le frein de parc. (point blanc de la poignée sur 12 H)
  - Pousser l'interrupteur général
  - Régler le tab au neutre
  - Pousser la commande de richesse (Plain riche)
  - Pousser le réchauffage carburateur
  - Ouvrir l'essence
  - Rentrer les volets
-

IV MISE EN MARCHE DU MOTEUR :

- Pompe électrique en marche
- Lorsque les pulsations s'espacent, actionner la pompe d'injection (commande de gaz) sur toute sa course, 2 fois
- Réduire les gaz
- Batterie et excitation en circuit
- Contacter sur magnéto gauche (Position "Left" L)
- Démarrage
- Contact sur "BOTH"
- Laisser le moteur tourner aussi près du ralenti que possible (surtout s'il est froid) à un régime où il ne vibre pas

Des explosions répétées suivies de "puf" et fumée noire dans les échappements indique à un moteur malgré.

Couper les contacts magnétos, pousser les gaz à fond, faire tourner l'hélice au démarreur une dizaine de tours pour éliminer l'excès d'essence.

Recommencer le démarrage normal sans pomper

Si le moteur est sous-alimenté (température froide) il est nécessaire d'effectuer des injections supplémentaires.

Dépassez ~~l'angle d'inclinaison~~ corrects,  
coublez légèrement les gaz pour entretenir la  
vitesse.

Par temps très froid, braquez l'hélice à  
la main puis essayez comme ci-dessous.

Note : Laissez refroidir le démarreur entre  
chaque tentative afin de ne pas le  
griller prématurément.

#### V SOLLAGE :

- Freins bloqués, mettre un peu de gaz pour faire basculer le nez de l'avion et être assuré que la roue AV est déverrouillée
- Désarmer le frein de park
- Rouler doucement pour éviter autant que possible d'avoir à freiner brutalement.

Méilleur régime de refroidissement en parking :

1200 t/min

Pour un roulage rectiligne, éviter de coller continuellement le palonnier.

Les virages au sol doivent toujours s'effectuer à faible vitesse.

Pour des virages serrés à faible vitesse freiner à fond de course du palonnier.

En roulage avec vent de travers, inclinez le manche dans le vent pour contrôler l'avion.

Rouler particulièrement doucement sur terrain caillouteux (risque de projection sur pales d'hélice, crâne de roues, empennage horizontal).

Note : Le refroidissement étant calculé pour le vol, éviter de surchauffer le moteur au sol, en effectuant des points fixes notamment.

Par temps humide et froid, tirer le réchauffage carburateur pendant le roulage et les actions vitales; (Ne pas oublier de la repousser pour le décollage).

---

## VI AVANT LE DECOLLAGE :

- faire chauffer s'il y a lieu vers 1200 t/mn
  - Ne pas effectuer de point fixe moteur
  - Vérifier les magnétos individuellement à 1800 t/mn (125 t/mn maxi entre 1 et 2 et 1 + 2).
  - Vérifier la coupure de contact vers 1000 t/mn
  - Vérifier les instruments et la radio
  - Effectuer les actions vitales (ACHEVER).
- 

## VII DECOLLAGE :

- Réchauffage carburateur et commande richesse poussées
- Mettre plein gaz doucement
- Contrôle du régime moteur (min. \*2200). Si le régime est inférieur interrompre le décollage et faire contrôler le moteur

\* Mélise SENSENICH 740M655260 2350

DJt 400/140 B

- Ne pas sonnager la roue AV pour faciliter la mise dans l'axe
- Décoller franchement vers  $V_1 = 100 \text{ km/h}$
- Palier de sécurité
- Début de la montée vers  $V_1 = 120 \text{ km/h}$
- \* Hélice SENSENICH 74 DM65526D      120 km/h

#### DECOLLAGE PAR VENT DE TRAVERS :

- Utiliser les ailerons pour diminuer la composante transversale due au vent
- Accélérer l'avion à une vitesse supérieure à la normale
- Décoller très franchement pour éviter de rebondir la piste
- Une fois en l'air, orienter l'avion vers le vent pour corriger la dérive

#### VIII MONTÉE :

##### - Passage des obstacles.

Vitesse de meilleur angle de montée

1er plan de volets  $V_1 = 100 \text{ km/h}$ .

##### - Montée normale.

- Monter les volets
- Toujours plein gaz, accélérer à la vitesse optimum de montée

$V_1 = 150 \text{ km/h}$

Régler le tab de compensation des efforts sur la profondeur

Couper la pompe électrique

Note : La montée au plus grand angle doit être de courte durée en raison du refroidissement moteur

Les 10 derniers litres du réservoir d'essence  
Arrière ne sont pas consommables en montée.

---

### IX CROISIÈRES :

- Manette de gaz pour régler le régime moteur en fonction de la puissance désirée
- Réglage du tab de profondeur
- Mélange de la richesse  
    Correcteur manuel de la richesse du mélange

Appauvrir progressivement jusqu'à ce que le moteur ne tourne plus rond, puis, enrichir suffisamment pour qu'il tourne à nouveau régulièrement.

La richesse doit être réajustée après chaque changement de régime ou d'altitude.

---

### Altitude de croisière :

Pour maintenir une puissance constante il est nécessaire de pousser la manette des gaz lorsque l'altitude augmente.

(Voir chapitre "Performances")

Il n'y a aucun inconvénient sur le plan mécanique à utiliser un régime de croisière dit "rapide" à envoi voisin mais inférieur à  $2700 \text{ t/mn}$  (régime maximum) à condition que la puissance soit elle-même inférieure ou égale à 75 %.

Hélice SENSENICH 74DM655260 2500 t/mn

X DESCENTE :

- Fixer systématiquement le réchauffage carburateur, moteur réduit
- Diminuer la vitesse - régler le tab
- Pousser la commande de richesse (plein riche)
- L'empêche électrique de secours en marche
- En-dessous de 170 Km/h sortir les volets au moment opportun
- Réajuster le tab

---

NOTE : Durant une descente prolongée, augmenter de temps en temps le régime afin de maintenir le moteur chaud.

---

XI ATERRISSEMENT :

- Vitesse de présentation  
 $V_1 = 1,3$  fois la vitesse de décollage  
 $V_1 = 115 \text{ Km/h} \text{ à } 1000 \text{ Kg}$
- Réchauffage carburateur tiré à fond et bloqué
- Richesse poussée (plein riche)

- Surveiller la vitesse surtout par vent fort
- Arrondir progressivement

---

#### ATERRISSAGE MANQUE :

- La remise des gaz est possible en toute configuration
- Penser le réchauffage carburateur
- Rentrer les volets dès que possible à la position décollage (1er cran)

---

#### ATERRISSAGE PAR VENT DE TRAVERS :

- Présentation à inclinaison nulle en corrigeant la dérive ou avec une aile basse (aile au vent) ou un combiné des 2
- Redresser juste avant de toucher
- Maintenir la ligne droite au palonnier ainsi qu'à l'aide du gauchissement qui sera maintenu du côté d'où vient le vent

---

#### XIV APRES L'ATERRISSAGE :

- Rentrer les volets dès le roulage
- A l'arrêt sortir les volets (on évitera ainsi de les détériorer à la descente des passagers)
- Verrouiller le frein de parc
- Moteur à 1200 t/mn
- Sélectionner chaque magnéto et vérifier la coupure des contacts
- Tirer à fond la commande de richesse qui agit comme éteufloir en fin de course

+

- Couper le circuit allumage
- Couper la batterie
- Fermer l'essence
- Caler les deux roues principales.

---

### XIII DEPLACEMENT DE L'AVION AU SOL :

- Utiliser la fourchette de direction de la roue AV
- Un centrage AR entraîne le verrouillage de la roue AV. Dans ce cas le déverrouillage de cette roue est obtenu en soulevant la queue de l'avion ou en appuyant sur l'hélice.

---

NOTE : Un braquage trop important de la roue AV entraîne la serrage des freins de l'une des roues principales.

---

### XIV AMARRAGE :

- Avion vent arrière
- Bloquer le manche avec la ceinture de sécurité de la place pilote
- Amarrer par les 2 anneaux sous les ailes et l'anneau situé à l'arrière du fuselage
- Ne pas bloquer le frein de park
- Caler les roues
- Mettre la houssse

appel de vol -  
DR 400/140 B

édition n° 11  
du 1.9.1975

XV PRÉCAUTIONS A L'ENTREPOSAGE :

- Sans housse, le soleil fera apparaître des marbrures dans le plexiglass de la verrière
- Si l'avion est inutilisé un certain temps veiller à sa propreté

"Un petit effort sera toujours récompensé"

Brasser également l'hélice quelques tours au minimum toutes les 2 semaines pour lubrifier les parties internes du moteur.

Le plein d'essence empêche la condensation dans le réservoir.

---

## LIMITATION ACOUSTIQUE

Conformément à l'arrêté du 19 février 1987, le niveau de bruit admissible pour l'avion ROBIN DR 400/140 B correspondant à la masse totale maximale de certification de 1 000 kg, est de 73,3 dB (A).

Le niveau de bruit déterminé dans les conditions fixées par l'arrêté précité à la puissance maximale continue de 2 700 tr/mn et avec l'hélice SENNICH 74 DM6 S 6-2-64 est de 69,5 dB (A).

L'avion ROBIN DR 400/140 B a reçu le certificat de type à limitation de nuisance n° N 45.

Vent de traverse limite démontré

40 Km/h - 25 M.P.H. - 22 Knots

Vitesses de décollage :  $V_1$  en Km/h (au poids total)

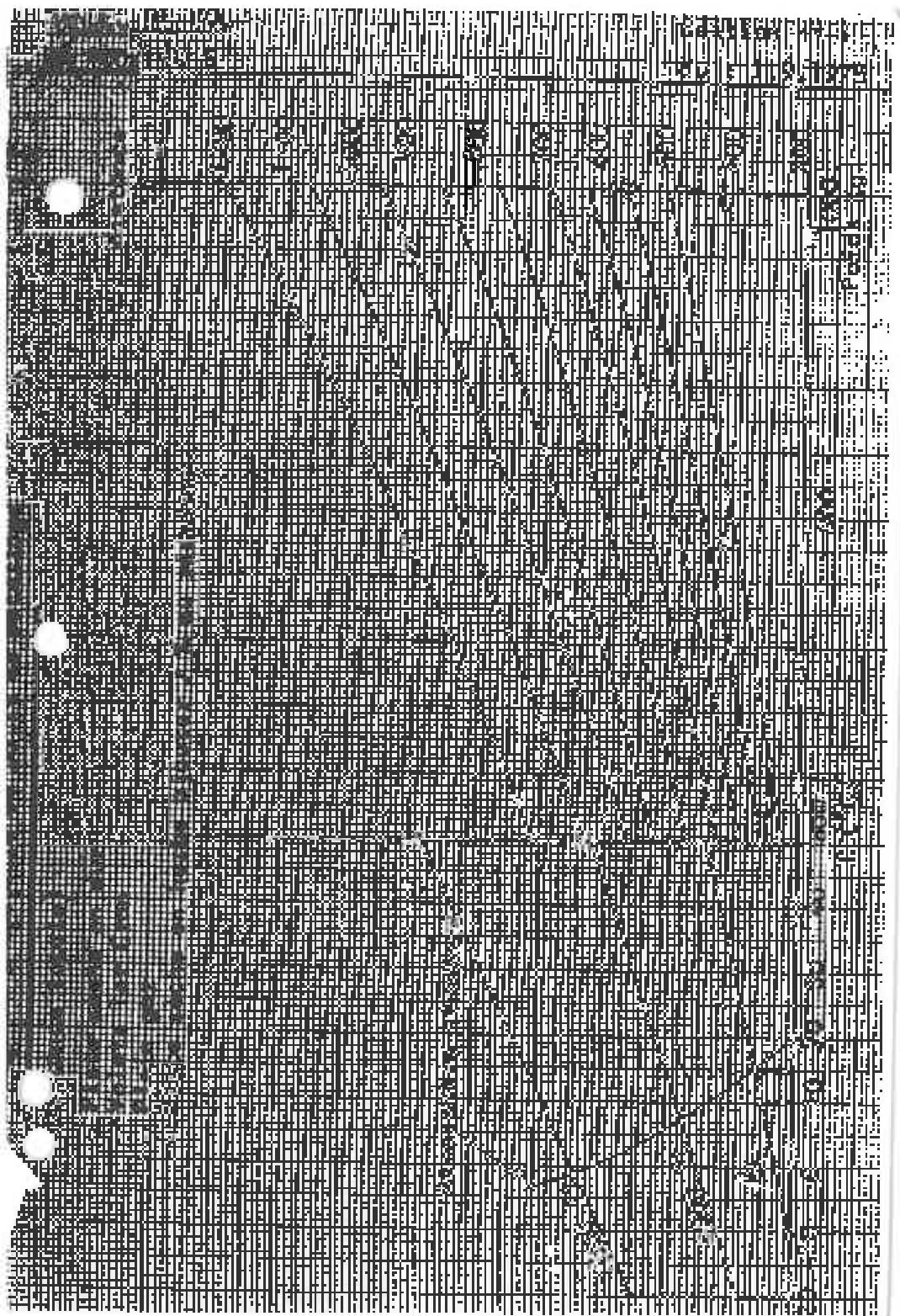
inclinaison de l'avion	0°	30°	60°
Vélo rentrés	99	106	140
Vélo 1er cran - décollage	93	99	131
Vélo 2e cran - atterrissage	87	93	111

Etalonnage anémométrique :

L'installation anémométrique étant bien adaptée, les vitesses indiquées sont pratiquement égales aux vitesses conventionnelles

$V_1 = V$  conventionnelle

Les vitesses indiquées ne seront corrigées qu'en fonction de l'altitude et de la température extérieure.



## PERFORMANCE INDEX

The performance index is a measure of the quality of the solution obtained by the genetic algorithm.

The performance index is calculated as follows:

1. Calculate the objective function value for each individual in the population.

2. Sort the individuals in ascending order of their objective function values.

3. Calculate the performance index as the ratio of the objective function value of the best individual to the average objective function value of all individuals.

The performance index ranges from 0 to 1, where 0 indicates a poor solution and 1 indicates an optimal solution.

The performance index is used to evaluate the quality of the solution obtained by the genetic algorithm and to determine whether the search has converged to an optimal solution.

The performance index is also used to compare the performance of different genetic algorithms and to select the best one for a given problem.

The performance index is a useful metric for evaluating the performance of a genetic algorithm and for determining whether it has found an optimal solution.

The performance index is a measure of the quality of the solution obtained by the genetic algorithm.

The performance index is calculated as follows:

1. Calculate the objective function value for each individual in the population.

2. Sort the individuals in ascending order of their objective function values.

3. Calculate the performance index as the ratio of the objective function value of the best individual to the average objective function value of all individuals.

The performance index ranges from 0 to 1, where 0 indicates a poor solution and 1 indicates an optimal solution.

The performance index is used to evaluate the quality of the solution obtained by the genetic algorithm and to determine whether the search has converged to an optimal solution.

The performance index is also used to compare the performance of different genetic algorithms and to select the best one for a given problem.

The performance index is a useful metric for evaluating the performance of a genetic algorithm and for determining whether it has found an optimal solution.

The performance index is a measure of the quality of the solution obtained by the genetic algorithm.

The performance index is calculated as follows:

1. Calculate the objective function value for each individual in the population.

2. Sort the individuals in ascending order of their objective function values.

3. Calculate the performance index as the ratio of the objective function value of the best individual to the average objective function value of all individuals.

The performance index ranges from 0 to 1, where 0 indicates a poor solution and 1 indicates an optimal solution.

The performance index is used to evaluate the quality of the solution obtained by the genetic algorithm and to determine whether the search has converged to an optimal solution.

The performance index is also used to compare the performance of different genetic algorithms and to select the best one for a given problem.

The performance index is a useful metric for evaluating the performance of a genetic algorithm and for determining whether it has found an optimal solution.

The performance index is a measure of the quality of the solution obtained by the genetic algorithm.

The performance index is calculated as follows:

1. Calculate the objective function value for each individual in the population.

2. Sort the individuals in ascending order of their objective function values.

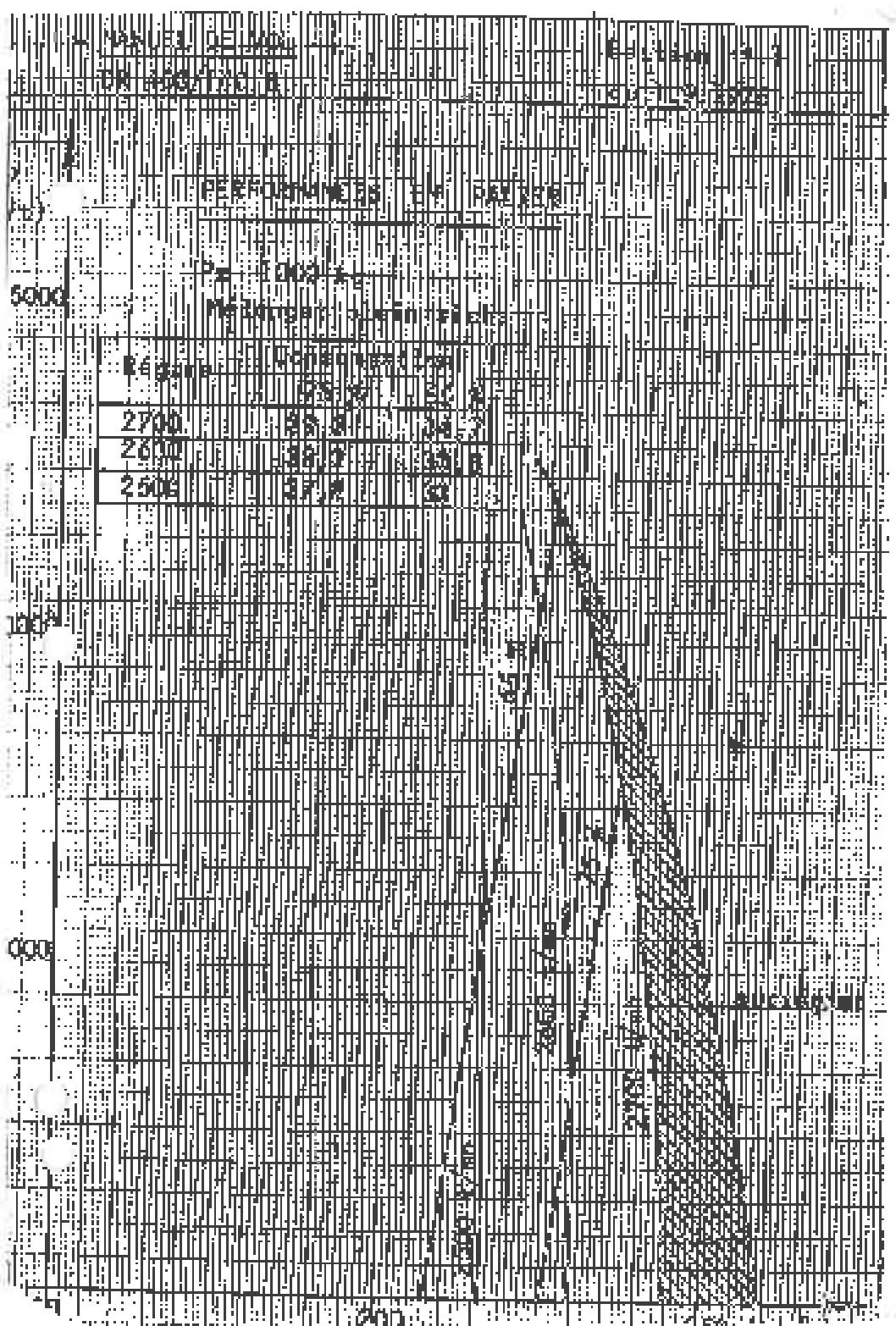
3. Calculate the performance index as the ratio of the objective function value of the best individual to the average objective function value of all individuals.

The performance index ranges from 0 to 1, where 0 indicates a poor solution and 1 indicates an optimal solution.

The performance index is used to evaluate the quality of the solution obtained by the genetic algorithm and to determine whether the search has converged to an optimal solution.

The performance index is also used to compare the performance of different genetic algorithms and to select the best one for a given problem.

The performance index is a useful metric for evaluating the performance of a genetic algorithm and for determining whether it has found an optimal solution.



603

601

603 601

601

2 - UTILISATION DU STABILISATEUR DE VOL  
(OPTION)

1) TYPE

Stabilisateur de vol à air EDO-AEROMATCHELL CENTURY 1-AK 300

2) LIMITES D'EMPLOI

Ne pas utiliser le stabilisateur lors du décollage et de l'atterrissement.

3) PRÉCÉDURES D'OPÉRATION

En cas de mauvais fonctionnement le stabilisateur peut être coupé momentanément soit en appuyant sur le poussoir situé sur le manche, soit en coupant l'interrupteur principal situé au tableau de bord.

De plus le stabilisateur peut être facilement surpassé en actionnant les commandes de vol manuelles.

4) PRÉCÉDURES MARCHES

4.1 Contrôle prévol

- Brancher l'interrupteur principal du stabilisateur.
- Tourner le bouton de commande marqué "TURB" à gauche ou à droite et vérifier que le volant tourne dans la bonne direction.
- Durant le roulage, le bouton "TURB" étant en neutre, contrôler que le manche tourne dans la direction opposée lorsque l'on effectue un virage.
- Vérifier le mouvement des ailettes.
- Contrôler que lorsque l'on appuie sur le bouton-poussoir situé sur le manche le stabilisateur est désengagé momentanément.

#### 4.2 Avant décollage et atterrissage

Couper l'interrupteur principal du stabilisateur.

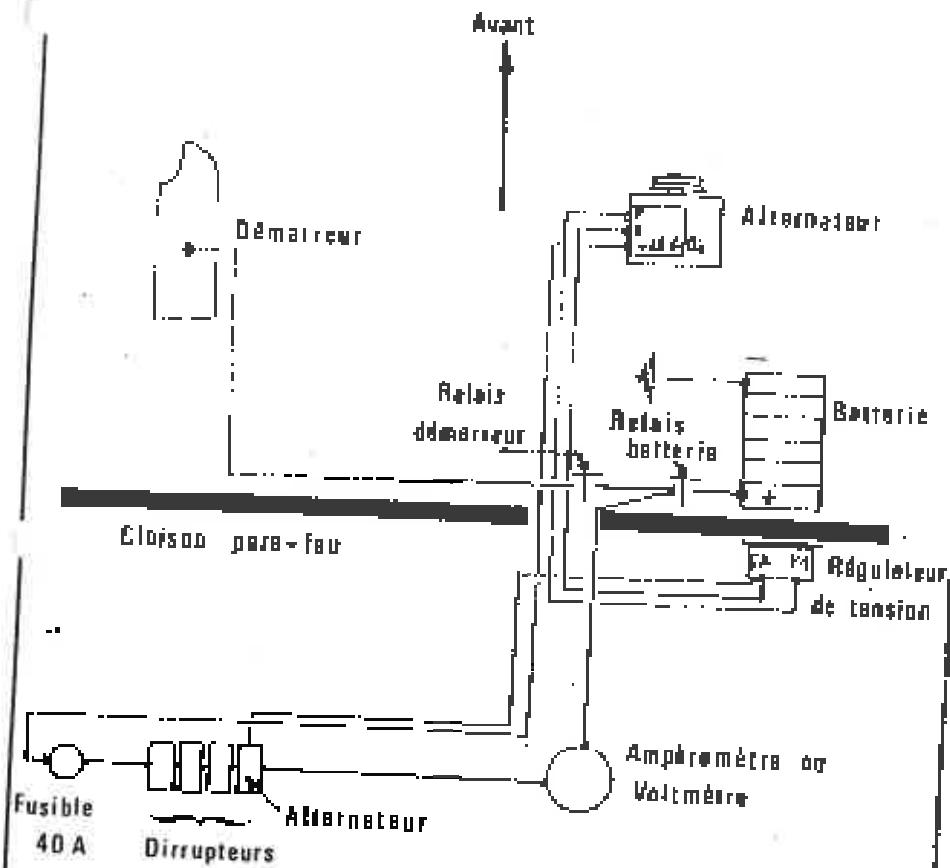
#### 4.3 Montée, croisière, descente

Après avoir stabilisé l'attitude de l'avion et réglé le trim de profondeur, enclencher l'interrupteur principal du stabilisateur.

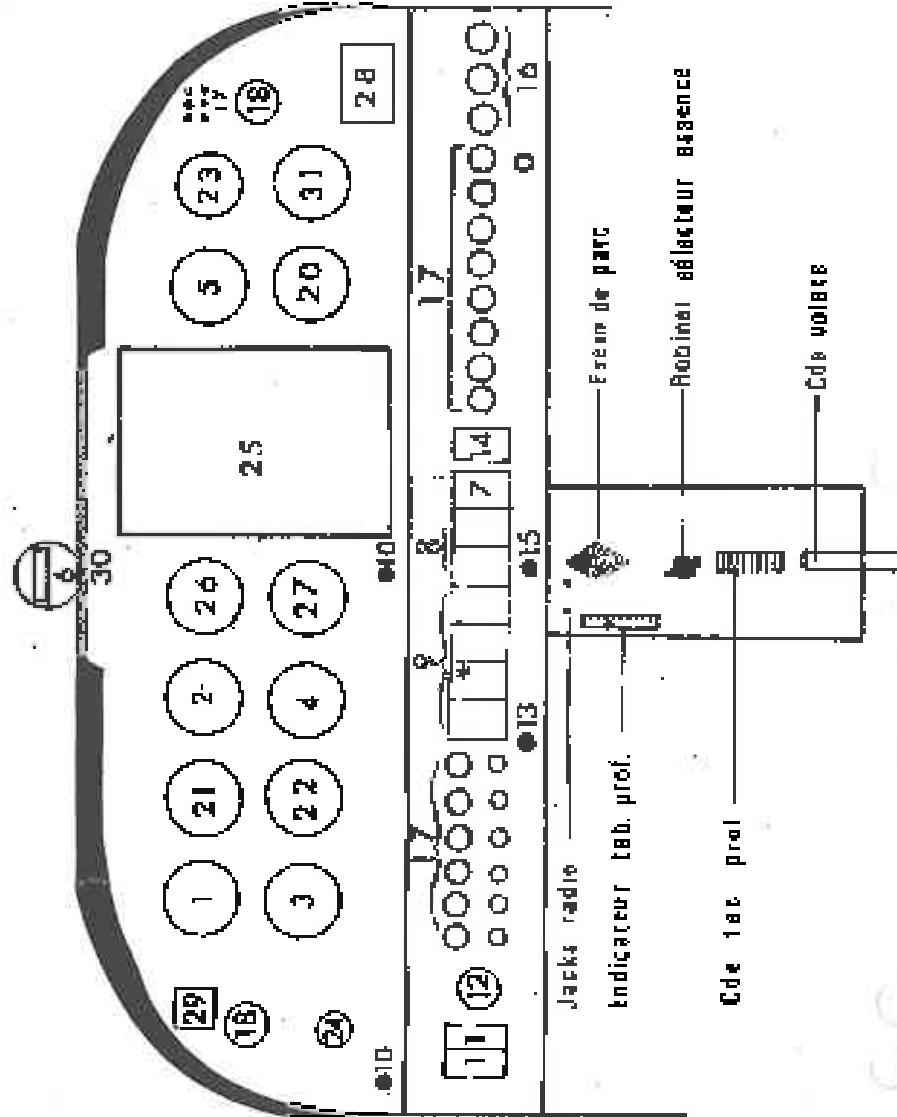
Le bouton "TRIM" étant réglé au centre, ajuster le bouton marqué "TRIM" pour éviter toutes dérive de cap.

Un virage peut être commandé soit manuellement en appuyant sur le bouton pousoir du manche et en actionnant les commandes, soit en tournant le bouton "TUR" (virage à taux standard).

ATTENTION: Pour voler horizontalement et sans dérive de cap, il est nécessaire d'avoir bien réglé le trim du stabilisateur, et de veiller à garder la bille de l'indicateur au milieu.



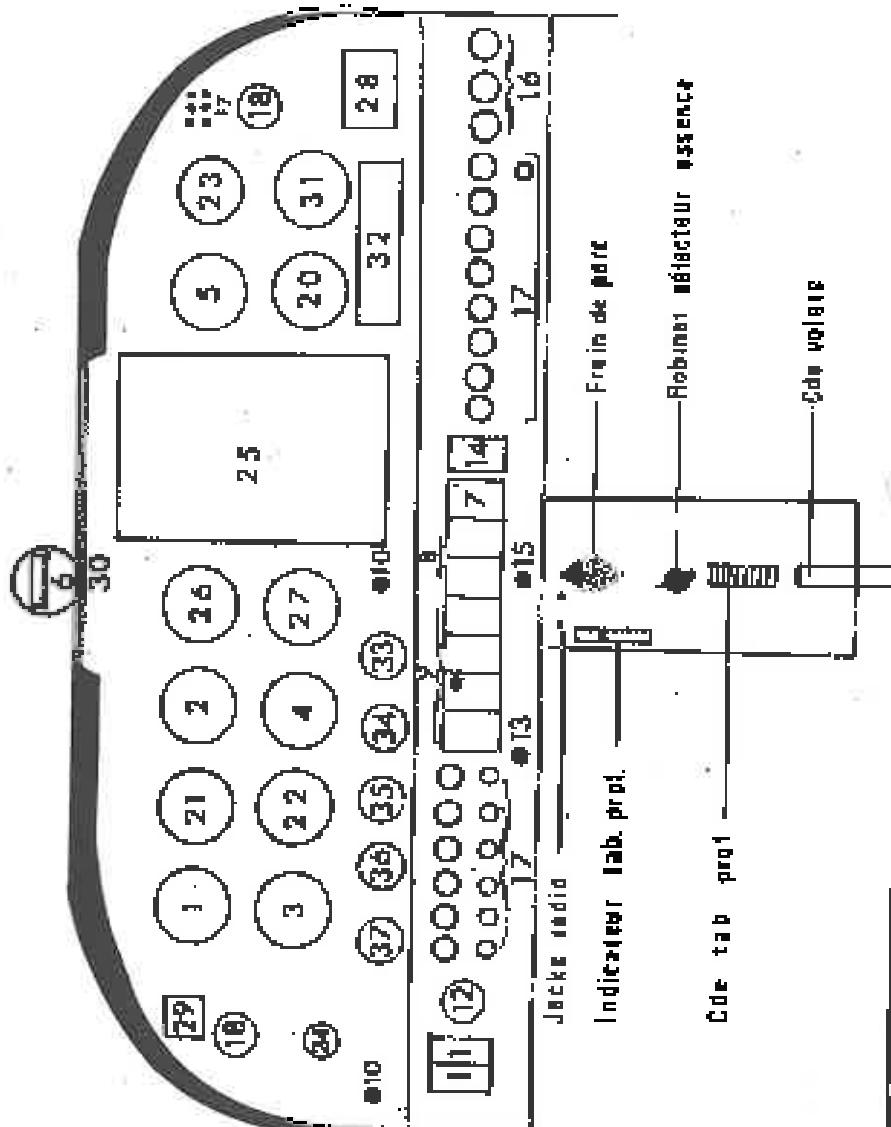
SCHEMA DE PRINCIPE  
DU CIRCUIT ÉLECTRIQUE



<u>Equipements</u>	<u>Position possible</u>
- Altimètre.....	1
- Altimètre 1.....	2
- Indicateur de virage 1.....	3
- Variomètre.....	4-26
- Tachymètre.....	5-20-26
- Coupes magnétique.....	6-21
- Ampèremètre ou voltmètre.....	7
- Température et pression huile...	8
- Indicateurs et pression essence..	9
- Commande des gaz.....	10
- Contact général et interrupteurs	11
- Démarreur et sélecteur magnéto..	12
- Mixture.....	13
- Pompe électrique.....	14
- Réchauffage carburateur.....	15
- Tirettes chauffage.....	16
- Disjoncteurs et fusibles.....	17
- Aérateurs.....	18

#### OPTIONS

- Altimètre 2.....	20-5
- Horizon artificiel.....	21
- Conservateur de cap.....	22
- Température extérieure.....	23
- Indicateur de dépression.....	24
- Radio.....	25-26-27
- Rhéostat éclairage.....	28
- Chronomètre.....	29
- Voyants.....	30
- Température cylindres.....	31-20-23-9*
- E.G.T.....	
- Compteur d'heures.....	31-20-23
Pression d'admission.....	
Température carburateur.....	



Equipements

Positions possibles

- j. horomètre.....	1
- Altimètre 1.....	2
- Indicateur de virage 1.....	3
- Voltmètre.....	4-26
- Tachymètre.....	5-20-26
- Coupe magnétique.....	6-21
- Aspergimètre ou voltmètre.....	7
- Température et pression huile...	8
- Indicateurs et pression essence.	9
- Commande des gaz.....	10
- Contact général et interrupteurs	11
- Démarrage et sélecteur magnéto..	12
- Mixture.....	13
- Pompe électrique.....	14
- Réchauffage catalyseur.....	15
- Tuyaux chauffage.....	16
- Joneteurs et fusibles.....	17
- Régulateurs.....	18

OPTIONS

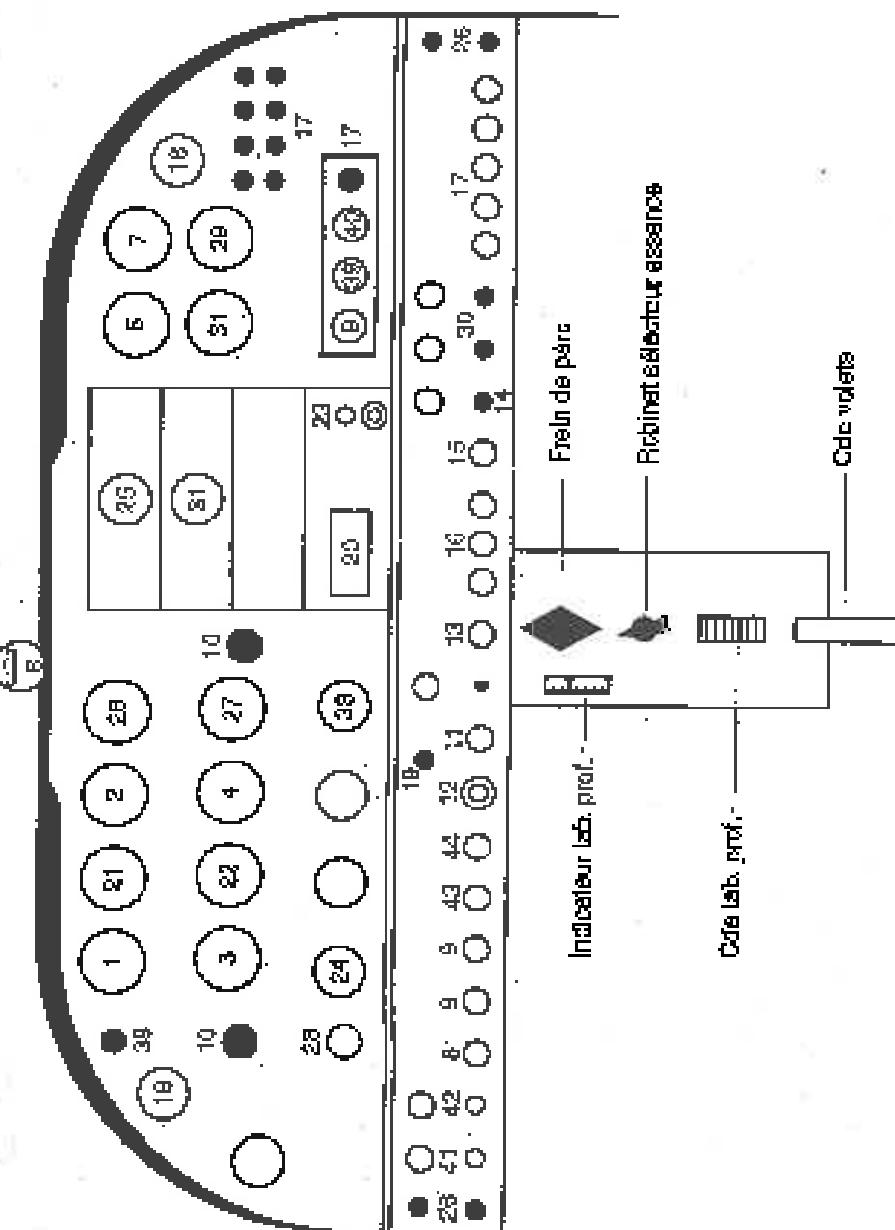
- Altimètre 2.....	20-5
- Horizon artificiel.....	21
- Compteur de cap.....	22
- Température extérieure.....	23
- Indicateur de dépression.....	24-35-36
- Radio.....	25-26-27-32
- Bécostat éclairage.....	28
- Chronomètre.....	29
- Voyants.....	30
- Température cylindres.....	31-33-34-35-36-37- 20-23-9*
- E.G.T.....	20-23-9*
- Compteur d'heures.....	31-33-34-35-36-37
- Position d'admission.....	20-23
- Température carburateur.....	

CC

# MANUEL DE VOL

## DR 400/140 B

ÉDITION 4-07-1979





## CHAPITRE VI : Entretien courant :

### 1) NETTOYAGE :

- Laver à l'eau et au savon. Rincer à l'eau claire
  - Ne jamais utiliser le jet.
  - Lustrer les peintures avec des produits très légèrement abrasifs
  - Ne pas employer de produits à base de silicium
  - Pour la verrière employer un produit spécial pour plexiglass
- 

### 2) VIDANGE :

La vidange de l'huile moteur doit être effectuée toutes les 50 heures.

NOTA : Pour l'inspection des 50 et 100 Heures, référer au manuel d'entretien.

---

## CHAPITRE VII : ADDITIFS

### 1 - INSTALLATION D'UN RÉSERVOIR SUPPLÉMENTAIRE

( sur option)

Capacité : 50 litres

Bras de levier : 1,61 m

Localisation : sous le coffre à bagages

Pour utiliser le carburant contenu dans le réservoir supplémentaire consommer d'abord une quantité suffisante du réservoir arrière puis vidanger le carburant du réservoir supplémentaire dans ce dernier à l'aide de la tirette placée sur le tunnel avant.

La quantité de carburant contenue dans le réservoir supplémentaire est donnée par un indicateur placé dans la partie supérieure droite du tableau de bord.

# **MANUEL DE VOL**

## **DR 400/140 B**

**ÉDITION 4-07-1979**

### **Equipements**

- Anémomètre .....	1
- Altimètre 1 .....	2
- Indicateur de virage .....	3
- Variomètre .....	4-26
- Tachymètre .....	5
- Compas magnétique .....	6
- Ampèremètre ou voltmètre .....	7
- Voyant de pression d'huile .....	8
- Indicateurs et pression essence .....	9
- Commande des gaz .....	10
- Contact général .....	11
- Sélecteur magnétique .....	12
- Mixture .....	13
- Pompe électrique .....	14
- Réchauffage carburateur .....	15
- Tuyauterie chauffage .....	16
Désjoncteurs et fusibles .....	17
- Aérateur .....	18
- Démarreur .....	19

### **Positions possibles**

### **Options**

- Intercom .....	20-5
- Horizon artificiel .....	21
- Conservateur de cap .....	22
- Roueien haut-parleur .....	23
- Indicateur de dépression .....	24-35-36
- Hidro pince casque .....	25-26-27-28
- Phéostat éclairage .....	28
- Chronomètre .....	29
- Phares .....	30
- Radio-navigation .....	31-33-34-35-36-37-20-23-9
- Température cylindres .....	31-33-34-35-36-37-20-23
- Balise de détresse .....	38
- Température d'huile .....	39
- Pression d'huile .....	40
- Feux de navigation .....	41
- Anticollision .....	42
- Voyant volets .....	43
- Voyant alternateur .....	44

CO

O

O