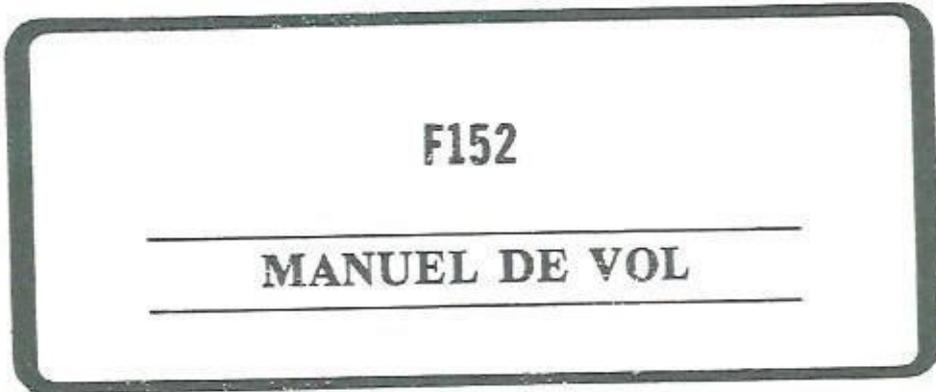


 Cessna.



F. G I Y A

S/N 1854



Action
Check-list croisière

Altimètre recalé (QNH ou 1013) Altitude vérifiée
 Puissance affichée
 Instruments moteur arrêtés
 Phares coupés
 Gyro directionnel recalé
 Avion compensé

Check-list avant descente ATIS

Mixture plein riche
 Altimètre recalé (QNH)
 Recalage gyro
 Radio
 Essence
 Phares d'atterrissage

Check-list vent arrière

Mixture plein riche
 Réchauffe carburateur
 Arc blanc - volets 10°
 2000 tours
 Avion compensé
 Vitesse vers 70 kt
 Radio

Check-list atterrissage

Mixture plein riche
 Réchauffe Carburateur poussée (< 300 ft)
 Volets à la demande
 Vitesse 60 kt (Fonction conditions vent)
 Freins en pression

Arrêt moteur au parking

1. Avion placé face au vent
2. Frein de parking serré
3. Vérification, volets rentrés
4. Régime moteur 1000 tours
5. Quitter la fréquence
6. Couper radio, VOR, ADF, transpondeur
7. Couper les servitudes électriques
8. Essai coupure magnétos 300 V max
9. Mixture tirée
10. Couper les magnétos & général OFF
11. noter l'horamètre

CHECKLIST AU PARKING

RADIOS ETEINTES
 LUMIERES ETEINTES
 BATTERIE ET ALTERNATEUR OFF
 HEURE BLOC Compteur NOTE

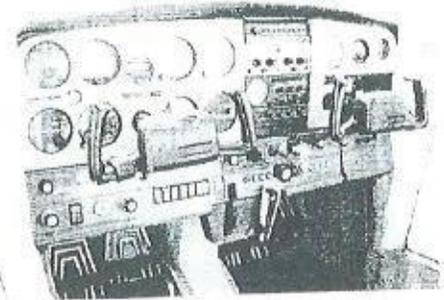
vitesses caractéristiques

Rotation	55 kt
Montée (10°)	65 kt
Lisse	70 kt
Montée en route	75 kt
Taux montée max.	67 kt
Pente max.	55 kt
Vent Arrière	70 kt
Finale	65 kt
Courte finale	60 kt
Finesse max	65 kt
Vent traversier (max.)	12 kt
Consommation 61 Gallon/h	23 - 24 l/h
Réservoirs *) Collette	93 l 26 G
*) Long Range (HS)	142 l / 37,5 G
V _s vent 0°	= 40 kt
V _s " 10°	= 40 "
" " 20°	=
" " 30°	= 35 "
V _S 60kt	= 3,8 l/h

Check List Cessna-152



Formation



aéronautique

ECOUTE DE L'ATIS,

NOTER LES PARAMETRES, et les explorer

Avant mise en marche

1. METEO à bord
2. Béquille / Cache Pitot à bord
3. Contrôle visuel du carburant
2. Annoncer le carburant disponible
3. Fréquences pré affichées Radio / VOR, OBS / ADF.

4. Equipements électriques OFF
4. Altimètre réglé altitude terrain
5. Documents à bord / Noter l'horamètre
6. Sièges réglés beacon sur on

AVANT MISE EN MARCHÉ

PREVOL.....EFFECTUEE
AUTONOMIE.....ANNONCEE
RADIO. / R.Nav.....OFF
BEACON.....ON

Mise en marche moteur

1. Essence ouverte. Mixture plein riche
2. Réchauffe carburateur poussée
3. Moteur froid: 3 injections pompe + 3 avec les gaz
Moteur Chaud: 1 injection pompe + 1 avec les gaz
4. Batterie et alternateur sur ON
5. Commande des gaz ouvertes de 1 cm
6. Sécurité. Mise en route.
7. Régime moteur 1000 tours
8. Pression d'huile (Dans le vert)
9. Charge alternateur OK² (lampe rouge éteinte)
10. Radio, VOR & ADF sur marche
11. Transpondeur « Stand By », 7000
12. Gyro directionnel et horizon réglé

3. Feu de nav (à la demande) Phare de roulage
14. Portes fermées. Pilote et passagers attachés.

APRES MISE EN ROUTE

ALTERNATEUR.....ON
PRESSION D'HUILE.....VERIFIEE
RADIO. / R.Nav.....ON
HEURE BLOC.....NOTEE

XPDR code affiché et ALT

contrôle roulage

- Contrôle freins, dans le 1^{er} mètre
- Contrôle compas / gyro (cap D + et G -)
- Contrôle des gisements (radio compas)
- Bille et aiguille (dans le bon sens)
- L'horizon est stable

avant décollage

1. Freins serrés
2. Commandes (libres dans le bon sens)
3. Compensateur au neutre
4. Moteur 1800 tours
5. Essais magnétos R/L. (perte tolérée 125 tours)
6. Position « BOIH », (1+2)
7. Essai réchauffe carburateur (perte 100 tours)
8. Pompe à vide (dans le vert)
9. Régime tout réduit (600 à 700 tours)
10. Retour au 1000 tours
11. Huile pression et température correctes
12. Essence ouverte. Pompe verrouillée.
13. Annoncer autonomie
14. Volets 10°
15. Electricité, alternateur, lampe rouge éteinte
16. Breakers, aucun fusible sauté
17. Portes fermées. Pilote et passagers attachés.
18. phare décollage. ON
19. Réglages Altimètre, gyro, horizon

AVANT DECOLLAGE

COMMANDES.....VERIFIEES
COMPENSATEUR.....REGLE Take off
VOLETS.....0-10
VERIFICATIONS
MOTEUR.....EFFECTUEES
RECHAUFFAGE CARBU.....OFF
MELANGE.....RICHE
INSTRUMENTS
MOTEUR.....VERIFIES
PORTES.....FERMEES
CEINTURES.....ATTACHEES
BRIEFING DEPART (Projet d'action)
PROCEDURES D'URGENCE

- Sur l'axe de la piste directionnel et compas vérifiés

mise en puissance

VERIFIER

- Puissance moteur correcte > 2300
- Le badin actif
- Huile pression & température dans le vert

APRES DECOLLAGE h > 300 ft

VOLETS RENTRES
PARAMETRES MOTEUR VERIFIES (VOR/ADF)

F 152 (HS)

Phases de vol	configuration		A	régime	Vi	Vz	OBS
	train	volets					
décollage	Fixe	10	+5	2300-2400	50	+	Kts
montée initiale	"	10	+7	"	65	+	
montée normale	"	0	+5	"	75	+	
montée VZ max	"	0	+8	"	65	+	
montée pente max	"	0	+9	"	55	+	
croisière 75 %	"	0	0	2400	100	→	= VP
croisière 65%	"	0	+2	2300	95	→	= VP
croisière 55%	"	0	+2	2200	90	→	= VP
attente	"	0	+4	2000	80		
approche palier	"	10	+4	2000	75		
approche descente	"	10	0	1800	70	250	5%
finale 1,3 VSO	"	20"	-3	1800	60	300	5%
" Pente max	"	30"	-3	1700	55	275	5%
descente VNO	"						
descente à Vi croisière	"				100	500 700	
descente à puissance réduite	"			/	75	↓	

régime maxi à ne pas dépasser 2550 tr/min
 Mini Décollage \geq 250 \rightarrow 75 Kts
 finesse max: \rightarrow

vent traversier maxi en kts: 12 Kts

vi manoeuvre 104 Kts

Vne 149 Kts

Vno 111 Kts

Vfe 85 Kts

Vso 35 Kts (20/30) VSI (0/10) 40 Kts

Consommation 75% G1, G/h

Δ VSO = 3,785 litres

CE MANUEL EST UNE COPIE DU
MANUEL DE VOL DU REIMS
CESSNA F152, QUI A ETE
APPROUVE PAR LE DIRECTEUR DE
L'AVIATION CIVILE LE 3 JUIN
1977.

CEPENDANT, IL NE DOIT PAS ETRE
UTILISE COMME MANUEL DE VOL
EN LIEU ET PLACE DU MANUEL DE
VOL PERMANENT ASSIGNE A
CHAQUE AVION.

- Page de garde approuvée DGAC	0.1
- Table des mises à jour	0.2 et 0.3
- Mises à jour	0.4

SECTION 1 - GENERALITES

- Documents de bord	1.1
- Plan 3 vues	1.2
- Caractéristiques dimensionnelles	1.3 à 1.5
- Tableau de bord	1.6 et 1.7
- Circuit carburant	1.8 et 1.9
- Installation électrique	1.10 à 1.12
- Commande des volets hypersustentateurs	1.13
- Chauffage cabine et aérations	1.13
- Frein de parking	1.13
- Avertisseur de décrochage	1.13

SECTION 2 - LIMITES D'EMPLOI

- Bases de certification	2.1
- Limitations cellule	2.1 et 2.2
- Manoeuvres autorisées	2.2 et 2.3
- Limitations moteur et instruments	2.3 et 2.4
- Plaquettes	2.5 et 2.6

SECTION 3 - PROCEDURES D'URGENCE

- Pannes moteur	3.1
- Incendies	3.2 et 3.3
- Mauvais fonctionnement du circuit électrique	3.4
- Vol dans des conditions de givrage	3.4
- Sortie d'un piqué en spirale	3.5
- Incidents d'atterrissage	3.5
- Atterrissage forcé	3.6
- Amerrissage forcé	3.6 et 3.7

SECTION 4 - VERIFICATIONS ET PROCEDURES NORMALES

- Chargement et centrage	4.1 à 4.6
- Vérifications extérieures	4.7 à 4.9
- Consignes normales d'utilisation	4.10 à 4.13
- Détails de fonctionnement	4.14 à 4.23
- Fonctionnement irrégulier du moteur	4.23 et 4.24
- Utilisation particulière	4.25 à 4.27

SECTION 5 - PERFORMANCES

- Avertissement	5.1
- Vent limite plein travers	5.1
- Tableau de correction anémométrique	5.2
- Vitesses indiquées de décrochage	5.3
- Performances et caractéristiques	5.4 et 5.5
- Distances de décollage - Terrain court	5.6
- Taux de montée maximum	5.7
- Temps, consommation et distance de montée	5.8
- Performances de croisière	5.10 et 5.11
- Distance franchissable - Autonomie	5.12 à 5.15
- Performances d'atterrissage	5.16 et 5.17
- Plané maximum	5.18

SECTION 6 - APPENDICES

- Entretien courant	6.0.1 à 6.0.4
- Maintenance	6.0.5 à 6.0.7
- Systèmes optionnels	6.1.0 et la suite

PLAN 3 VUES

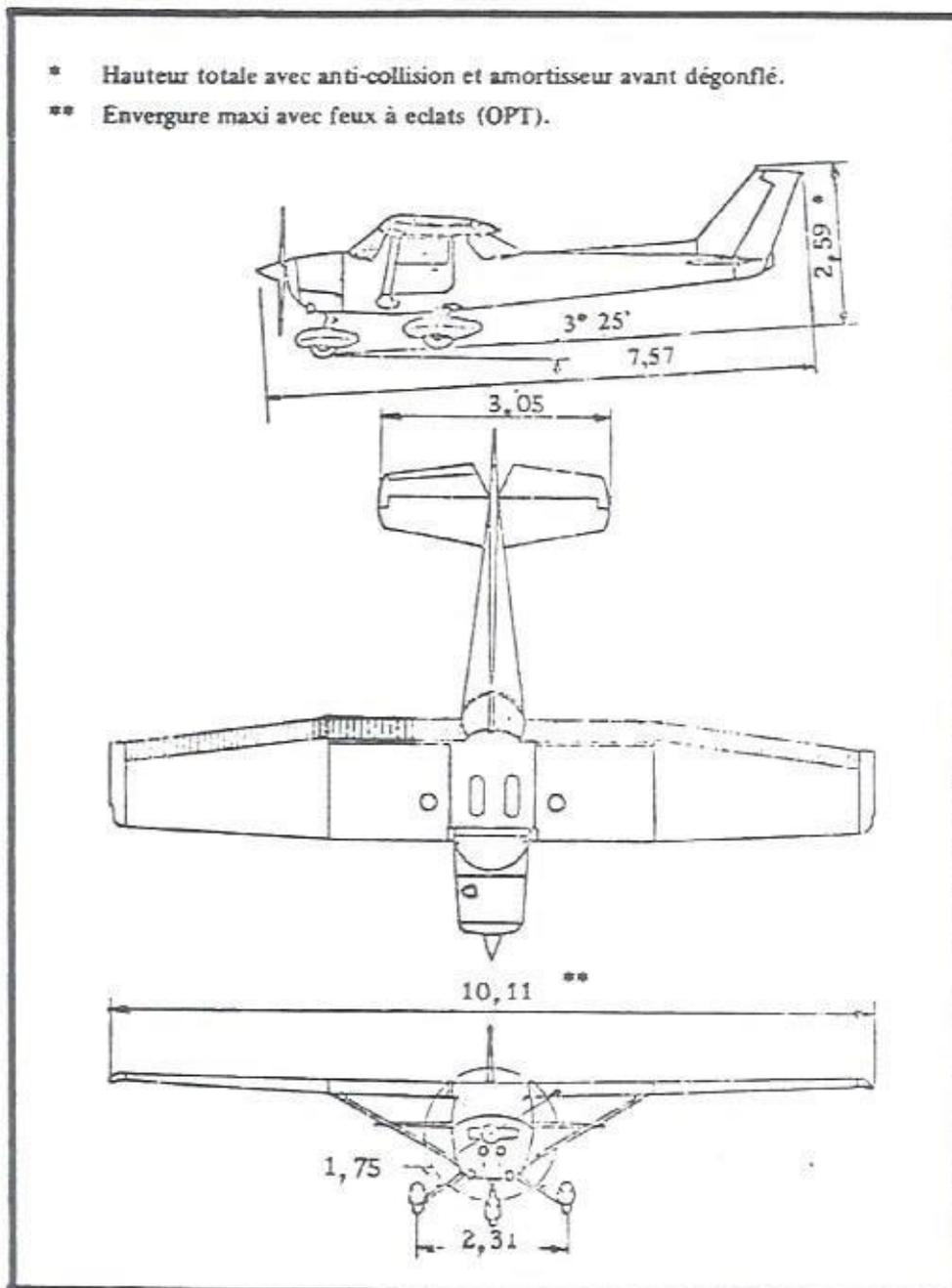


Figure 1-1

COMPENSATEUR DE PROFONDEUR

Débattement - vers le haut : 10°
 - vers le bas : 20° Tolérances $\pm 1^\circ$

EMPENNAGE VERTICAL [⊗]

Surface fixe : 0,83 m²
Surface gouverne : 0,65 m²

Débattement - vers la gauche : 23° Tolérances + 0°
 - vers la droite : 23° - 2°

(mesuré perpendiculairement à l'axe d'articulation gouverne)

ATTERRISSEURS

Type tricycle

AV : Oléopneumatique

Amortisseurs : AR : Tubulaire

Voie du train principal : 2,31 m

Pneus AV : 500 x 5 Gonflage : 2,10 bars - 30 PSI

Pneus AR : 600 x 6 1,45 bars - 21 PSI

Gonflage amortisseur AV 1,40 bars - 20 PSI

GROUPE MOTOPROPULSEUR

Moteur : LYCOMING O-235-L2C - 110 BHP (82 kW) à 2550 t/mn

Carburant : Essence Aviation indice d'octane 100 LL de couleur bleue.

NOTA

Il peut être éventuellement utilisé une Essence Aviation indice 100 (ancienne appellation 100/130) à faible teneur en plomb limitée à 4,6 cm³ par gallon de couleur verte.

⊗ Circuits de commande par câbles.

Huile : Viscosité recommandée en fonction des températures extérieures :

MIL-L-6082 Huile Aviation minérale ordinaire :

SAE 50 au-dessus de 16° C
SAE 40 entre - 1° C et 32° C
SAE 30 entre - 18° C et 21° C
SAE 20 au-dessous de - 12° C

MIL-L-22851 Huile dispersante sans cendres :

SAE 40 ou SAE 50 au-dessus de 16° C
SAE 40 entre - 1° C et 32° C
SAE 30 ou SAE 40 entre - 18° C et 21° C
SAE 30 au-dessous de - 12° C

Réchauffage carburateur à commande manuelle.

HELICE

Type : Mc Cauley 1A103/TCM 6958

Nombre de pales : 2

Diamètre maximum : 1,75 m

Diamètre minimum : 1,71 m

Pas fixe

CABINE

Biplace + siège pour enfant partie AR (option).

2 portes d'accès.

Coffre à bagages.

TABLEAU DE BORD

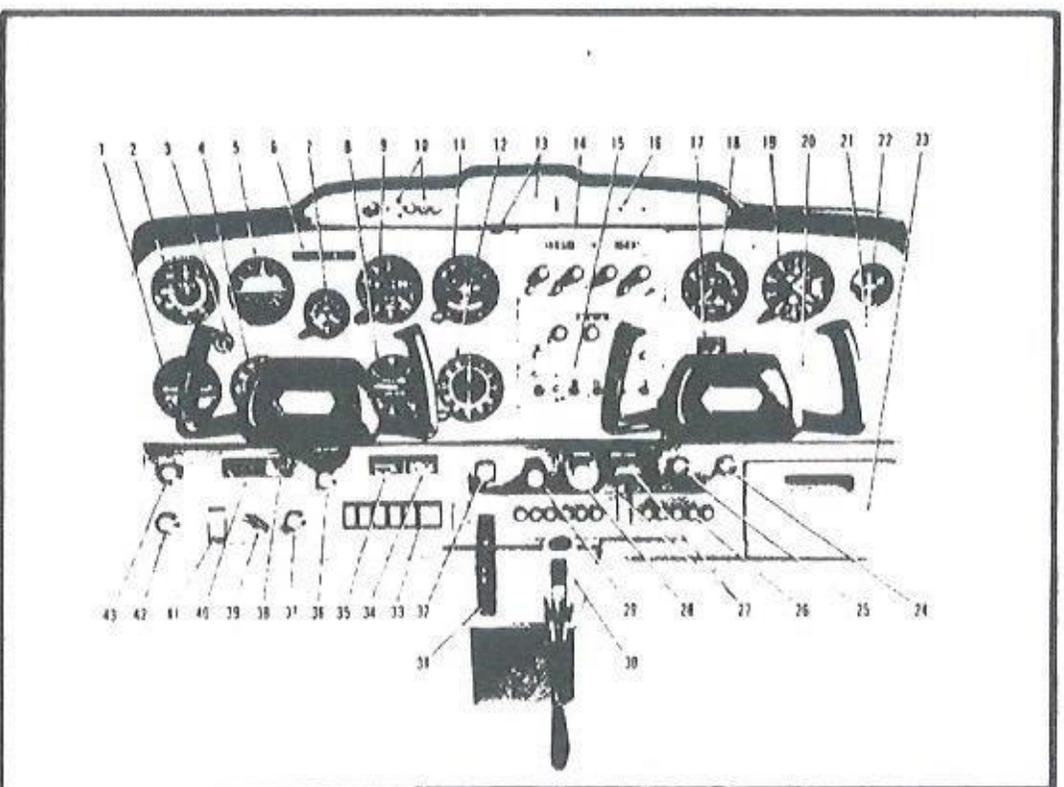


Figure 1-2

1. Indicateur de virage
2. Anémomètre *vitesse kt (nœud)*
3. Manomètre de dépression
4. Gyro directionnel *conservation cap*
5. Gyro horizon *artificiel*
6. Immatriculation appareil
7. Montre
8. Variomètre
9. Alticodeur
10. Voyants de récepteurs de balises et interrupteurs
11. VOR
12. ADF
13. Rétroviseur avec levier de réglage
14. Radicos
15. Transpondeur
16. Commutateurs radio
17. Enregistreur de vol
18. Tachymètre - *cyte km/mn.*
19. Second altimètre
20. Espace pour radio et instruments
21. Lampe témoin de surtension
22. Ampèremètre
23. (te à cartes

24. Commande d'air chaud cabine
25. Commande de ventilation cabine
26. Disjoncteurs
27. Commande et indicateur de volets
28. Commande de mélange
29. Commande des gaz (avec bouton de serrage)
30. Microphone
31. Voyant commande de tab de profondeur
32. Commande réchauffage carburateur
33. Interrupteurs électriques
34. Indicateur de pression d'huile
35. Indicateur de température d'huile
36. Allume-cigares
37. Rhéostat d'éclairage radio et des instruments du tableau de bord
38. Indicateur quantité carburant - réservoir droit
39. Contact allumage/démarrage
40. Indicateur quantité carburant - réservoir gauche
41. Interrupteur général
42. Pompe d'injection départ
43. Frein de parking

CIRCUIT CARBURANT

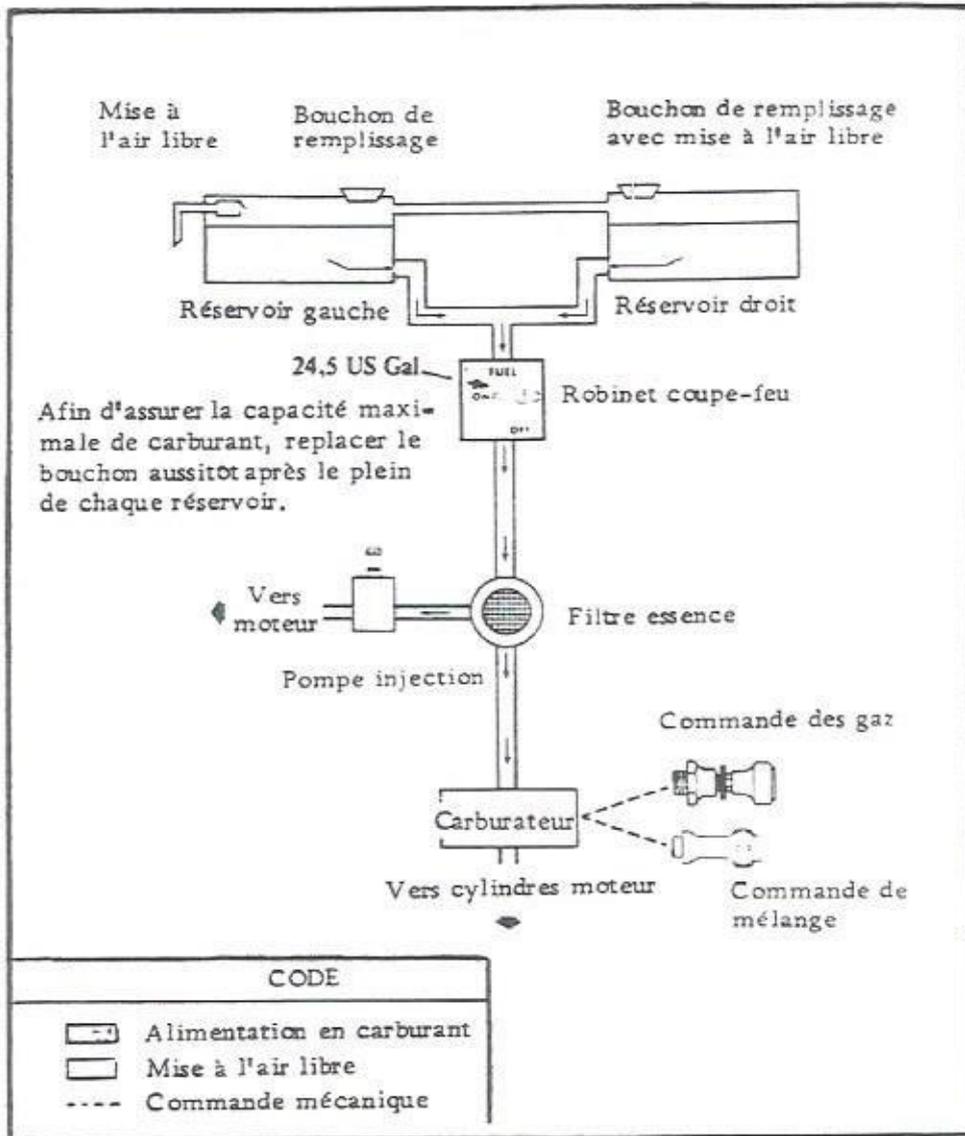


Figure 1-3

DESCRIPTION

SYSTEME D'ALIMENTATION EN CARBURANT

Le moteur est alimenté par 2 réservoirs, un dans chaque aile. L'essence est canalisée par gravité jusqu'à un robinet et un filtre avant d'alimenter le carburateur.

Pour les autres informations de graissage et procédure d'entretien, se reporter au Guide de Maintenance de l'avion.

QUANTITE DE CARBURANT			
Réservoirs	Carburant utilisable toutes conditions de vol	Carburant total inutilisable	Capacité totale
2 réservoirs d'aile standard 49 l (13 US Gal) chacun.	93 litres 24,5 US Gal	6 litres 1,5 US Gal	98 litres 26,0 US Gal
2 réservoirs d'aile autonomie accrue 74 l (19,5 US Gal) chacun.	142 litres 37,5 US Gal	6 litres 1,5 US Gal	147 litres 39 US Gal

HS →

PURGE DU CIRCUIT CARBURANT

Chaque réservoir est équipé d'un clapet de purge situé à l'emplanture de la voilure. Un bol de purge placé dans la boîte à gants permet de vérifier l'absence d'eau ou de sédiment dans le carburant.

Une tirette repérée "FUEL STRAINER DRAIN" ("COMMANDE DE DÉCANTEUR") est située à l'intérieur de la porte d'accès du moteur et est reliée au clapet de purge du filtre décanter. Une fois la purge terminée, vérifier que le clapet est bien fermé.

$$1 \text{ US/Gal} = 3,785 \text{ litres}$$

SCHEMA ELECTRIQUE

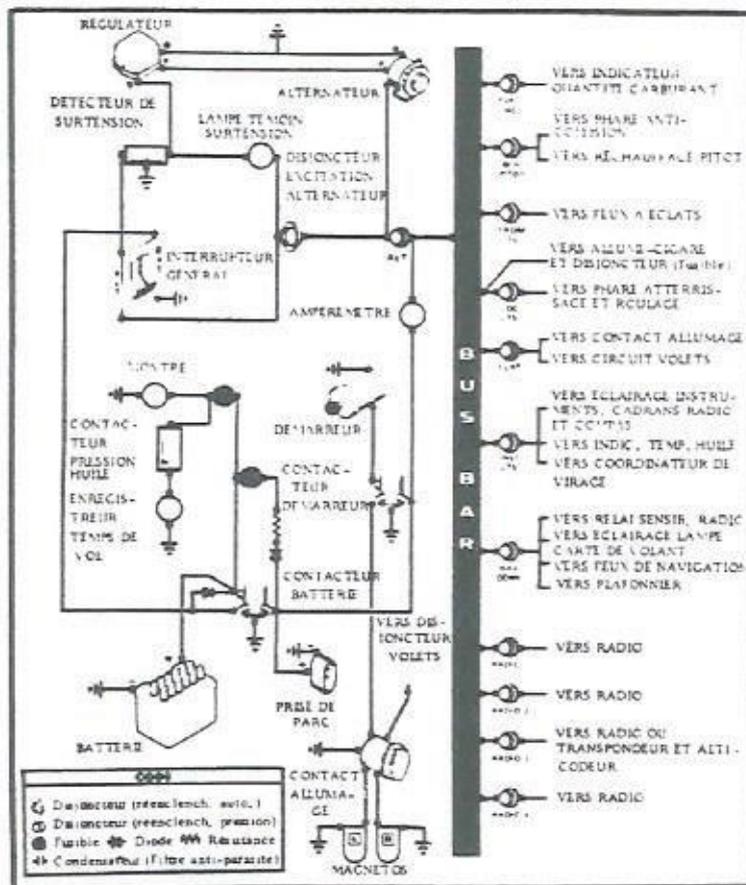


Figure 1-4

INSTALLATION ELECTRIQUE

L'énergie électrique est fournie par un alternateur et son redresseur fournissant un courant continu de 28 volts, 60 ampères entraîné par le moteur. Une batterie de 24 volts, 14 ampères/heures est fixée à droite en avant de la cloison pare-feu. L'interrupteur général contrôle toutes les servitudes électriques excepté la montre, le système d'allumage et l'enregistreur de temps de vol optionnel (ne fonctionnant que lorsque le moteur est en marche).

INTERRUPTEUR GENERAL

L'interrupteur général est du type double basculant et porte la mention "MASTER" ("INTERRUPTEUR GENERAL"). Il est sur "ON" ("MARCHE") en position haute et "OFF" ("ARRET") en position basse. La partie droite de l'interrupteur appelée "BAT" ("BATTERIE") commande toute l'énergie électrique de l'avion. La partie gauche appelée "ALT" ("ALTERNATEUR") commande l'alternateur.

Normalement, les deux parties de l'interrupteur général doivent être utilisées simultanément ; cependant, la partie "BAT" ("BATTERIE"), peut être mise en contact séparément pour faire un contrôle au sol. La partie "ALT" ("ALTERNATEUR"), quand elle est mise en position "OFF" ("ARRET"), coupe le circuit de l'alternateur. Cet interrupteur étant en position "OFF" ("ARRET"), toute la charge électrique est contenue dans la batterie. Le fonctionnement continu avec l'interrupteur de l'alternateur sur la position "OFF" ("ARRET") réduit suffisamment l'énergie de la batterie pour occasionner l'ouverture du contacteur batterie, isoler l'alternateur et empêcher ce dernier de fonctionner.

AMPEREMETRE

L'ampèremètre indique l'intensité de courant fourni soit par l'alternateur à la batterie, soit par cette dernière au réseau électrique. Lorsque le contact général est sur "ON" ("MARCHE") moteur en fonctionnement, l'ampèremètre indique la charge fournie à la batterie.

DETECTEUR DE SURTENSION ET LAMPE TEMOIN

L'avion possède un détecteur de surtension situé derrière le tableau de bord et une lampe témoin rouge repérée "HIGH VOLTAGE" ("SURTENSION").

En cas de surtension, le détecteur coupe automatiquement le circuit alternateur, la lampe témoin s'allume indiquant que l'alimentation électrique n'est fournie que par la batterie. Pour remettre l'alternateur en circuit, placer l'interrupteur général sur "OFF" ("ARRET") puis sur "ON" ("MARCHE"). Si la lampe témoin se rallume, une panne de circuit électrique existe et le vol doit être interrompu dès que possible.

La vérification de la lampe témoin s'effectue en coupant le réseau "ALT" ("ALTERNATEUR") de l'interrupteur général et en laissant le réseau "BAT" ("BATTERIE") en fonctionnement.

DISJONCTEURS ET FUSIBLES

La plupart des circuits électriques de l'avion sont protégés par des disjoncteurs à réenclenchement par pression installés sur le tableau de bord au-dessous des commandes moteur. Des fusibles montés à côté de la batterie assurent la protection des circuits de fermeture du contacteur de batterie, de la montre et de l'enregistreur de vol. L'allume cigare et la lampe à cartes de volant, protégés par les disjoncteurs du tableau de bord, sont également protégés par des fusibles placés derrière le tableau de bord. Un disjoncteur à réenclenchement automatique situé derrière le tableau de bord, protège l'excitation de l'alternateur.

PHARE D'ATTERRISSAGE

Un interrupteur à deux positions commande le phare d'atterrissage ou les phares d'atterrissage et de roulage situés dans le carénage du capot moteur.

CLIGNOTANT ANTI-COLLISION ET FEUX A ECLATS A HAUTE INTENSITE

Ces feux ne doivent pas être utilisés en vol dans les nuages ou par temps pluvieux. La lumière clignotante réfléchie par les gouttes

d'eau sur les particules atmosphériques, de nuit en particulier, peut amener des vertiges et des déséquilibres sensoriels. De plus, les feux à éclats à haute intensité doivent être éteints au sol et au voisinage d'autres appareils.

COMMANDE DE VOLETS HYPERSUSTENTATEURS

La position des volets hypersustentateurs est assurée par une commande se déplaçant vers le haut ou vers le bas dans une fente située dans le tableau de bord. Cette fente possède deux crans donnant les positions 10° et 20°. Pour des positions supérieures à 10°, déplacer la commande vers la droite pour la dégager du cran et la placer à la position désirée. Une graduation en degrés et une aiguille situées à gauche de cette commande indiquent la position des volets.

Le circuit du système des volets est protégé par un disjoncteur de 15 ampères repéré "FLAP" ("VOLETS HYPERSUSTENTATEURS") sur le côté droit du tableau de bord.

CHAUFFAGE CABINE ET AERATION

La température ambiante cabine peut être réglée par l'utilisation de deux tirettes marquées "CABIN HT" et "CABIN AIR". L'air chaud et l'air frais sont mélangés dans une gaine avant d'être diffusés dans la cabine au niveau des pieds du pilote et du passager avant. Deux aérateurs additionnels sont situés dans la partie supérieure gauche et droite du pare-brise.

FREIN DE PARKING

Tirer la poignée vers soi, appuyer les pédales, relâcher et laisser la poignée dans sa position. Pour libérer les freins, appuyer sur les pédales et relâcher en vérifiant que la poignée revient sur sa butée.

AVERTISSEUR DE DECROCHAGE

L'avertisseur de décrochage se fait clairement entendre entre 9 et 18 km/h - 5 et 10 kt - 6 et 12 MPH avant le décrochage et se poursuit jusqu'au décrochage.

SECTION 2

LIMITATIONS

BASES DE CERTIFICATION

L'avion REIMS/CESSNA F 152 a été certifié au règlement AIR 2052 avec amendements à la date du 5/11/65 en catégorie utilitaire dans les limites indiquées ci-après.

VITESSES INDIQUEES LIMITEES	km/h	kt	MPH
VNE Vitesse à ne jamais dépasser	276	149	171
VNO Vitesse maximale de croisière	206	111	128
VA Vitesse de manoeuvre	196	106	122
VFE Vitesse limite volets sortis	158	85	98

REPERES SUR L'ANEMOMETRE - VITESSES INDIQUEES

- Trait radial rouge 276 km/h - 149 kt - 171 MPH
- Arc jaune de 206 à 276 km/h - 111 à 149 kt - 128 à 171 MPH à utiliser avec prudence air calme.
- Arc vert de 74 à 206 km/h - 40 à 111 kt - 46 à 128 MPH (zone d'utilisation normale).
- Arc blanc 65 à 158 km/h - 35 à 85 kt - 40 à 98 MPH (zone d'utilisation des volets).

FACTEURS DE CHARGE LIMITE EN VOL A LA MASSE MAXIMALE

Volets rentrés	+ 4,4 g	- 1,76 g
Volets sortis	+ 3,5 g	- 0 g

MASSE MAXIMALE

Autorisée au décollage et atterrissage : 758 kg

CENTRAGE

Mise à niveau : vis sur côté extérieur gauche à l'arrière de la cabine.

Référence de centrage : face avant de cloison pare-feu.

Limites de centrage :

Centrage arrière en charge jusqu'à 758 kg	:	0,93 m
Centrage avant en charge jusqu'à 612 kg	:	0,79 m
Centrage avant en charge à 758 kg	:	0,83 m
Centrage en charge entre 612 et 758 kg	:	évolution linéaire

CHARGEMENT LIMITE

Nombre d'occupants : 2

Equipage minimum : 1 pilote

Masse maximale autorisée dans la soute : 54 kg

Banquette enfant optionnelle autorisée si ceinture de sécurité installée.

UTILISATION AUTORISEE

Vol de jour et de nuit en VFR, et en IFR s'il est pourvu des équipements réglementaires, en bon état de fonctionnement définis par une annexe approuvée au présent manuel.

VOL EN CONDITIONS GIVRANTES

Le vol en conditions givrantes connues est interdit.



MANOEUVRES CATEGORIE UTILITAIRE

Cet appareil est un avion de catégorie utilitaire qui n'est pas conçu pour le vol acrobatique. Cependant, certaines manoeuvres nécessaires à l'obtention de certains brevets peuvent être effectuées en tenant compte des limitations données par le tableau suivant.

Aucune manoeuvre acrobatique n'est permise excepté celles dont la liste suit :

MANOEUVRES	VITESSE INDIQUEE MAXIMALE DE DEPART RECOMMANDEE
Chandelles	175 km/h - 95 kt - 109 MPH
Huit lent	175 km/h - 95 kt - 109 MPH
Virages serrés	175 km/h - 95 kt - 109 MPH
Vrilles	Décélération lente
Décrochages (sauf les abattées)	Décélération lente

Durant une vrille prolongée, le moteur est susceptible de s'arrêter. La sortie de vrille n'en sera aucunement affectée.

La vrille volontaire, volets sortis est interdite. Les manoeuvres acrobatiques sous facteur de charge négatif ne sont pas recommandées.

Il est bon de savoir que par construction l'appareil est fin et que son accélération en piqué est rapide. Contrôler sa vitesse est l'élément de base car les manoeuvres à grandes vitesses entraînent des facteurs de charge importants. Eviter l'emploi brutal des commandes de vol.

LIMITES DE FONCTIONNEMENT MOTEUR

Puissance et régime : 110 BHP - 82 kW à 2550 t/mn.

REPERES SUR INSTRUMENTS DE CONTROLE MOTEUR

TEMPERATURE D'HUILE

Plage de fonctionnement normal..... Arc vert

Température maximale (trait rouge)..... 118° C - 245° F

PRESSION D'HUILE

Pression minimale de fonctionnement (trait rouge) 1,72 bar - 25 PSI

Plage de fonctionnement normal (arc vert)..... 4,14 à 6,21 bar
60 à 90 PSI

Pression maximale (trait rouge)..... 6,89 bar - 100 PSI

JAUGEURS CARBURANT

Trait rouge correspondant à la quantité de carburant inutilisable.

TACHYMETRE

Plage de fonctionnement normal (arc vert) 1900 à 2550 t/mn

Maximum autorisé (ligne rouge) 2550 t/mn

MANOMETRE DE DEPRESSION

Plage de fonctionnement normal (arc vert) 4,6 à 5,4 in.Hg

PLAQUETTES

Les renseignements suivants sont fournis sous forme de plaquettes composées ou individuelles.

1. Bien en vue du pilote :

Cet avion est certifié en catégorie utilitaire et doit être utilisé en respectant les limites d'emploi précisées par les plaquettes et le manuel de vol.

LIMITES D'EMPLOI

VITESSE INDIQUEE DE MANOEUVRE 193 km/h - 104 kt - 120 MPH

MASSE MAXIMALE AUTORISEE 1670 lbs - 758 kg

FACTEURS DE CHARGE Volets rentrés + 4,4 - 1,76
 Volets sortis + 3,5

MANOEUVRES ACROBATIQUES INTERDITES EXCEPTE CELLES CI-DESSOUS

Figures	Vitesse indiquée d'entrée
Chandelles	175 km/h - 95 kt - 109 MPH
Huit lent	175 km/h - 95 kt - 109 MPH
Virages serrés	175 km/h - 95 kt - 109 MPH
Vrilles	Décélération lente
Décrochages (sauf les abattées)	Décélération lente

L'emploi brutal des commandes de vol est interdit au-dessus de 193 km/h - 104 kt - 120 MPH.

Perte d'altitude au cours du décrochage - 160 ft - 49 m.

Vrilles volontaires volets sortis interdites. Vols en conditions de givrage connues interdits.

Cet avion est autorisé, selon les équipements installés, aux vols :
JOUR - NUIT - VFR - IFR

2. Dans le compartiment à bagages :

120 lbs - 54 kg : maximum bagages et/ou siège auxiliaire.
Pour instructions complémentaires de chargement, se référer au devis de masse et centrage.

3. A côté du robinet d'essence :

Réservoir standard :

Carburant : 24,5 US Gal - 93 l
"ON-OFF" ("MARCHE-ARRET").

Réservoirs Grand rayon d'action :

Carburant : 37,5 US Gal - 142 l
"ON-OFF" ("MARCHE-ARRET").

HS

4. Près du bouchon de remplissage carburant :

Réservoirs standard :

CARBURANT
Essence Aviation à indice d'octane 100 LL/100
Capacité 13 US Gal - 49 l.

Réservoirs Grand rayon d'action :

CARBURANT
Essence Aviation à indice d'octane 100 LL/100
Capacité 19,5 US Gal - 74 l.
Capacité au niveau du fond de la collerette de l'orifice
de remplissage : 13 US Gal - 49 l.

HS

5. Près de l'altimètre :

Sortie de vrille

1. Vérifier ailerons au neutre et manette des gaz sur position ralenti.
2. Pousser à fond le palonnier dans le sens opposé à la rotation.
3. Amener d'un mouvement vif la commande de profondeur en avant pour annuler le décrochage.
4. Neutraliser la direction et sortir du piqué.

SECTION 3

PROCÉDURES D'URGENCE

CONSIGNES EN CAS DE PANNE MOTEUR

PANNE MOTEUR AU DECOLLAGE (PISTE RESTANTE SUFFISANTE)

1. Manette des gaz - "REDUIT".
2. FREINER.
3. Volets hypersustentateurs - "RENTRES" (si sortis) durant la course au sol pour obtenir un freinage plus efficace.
4. Mélange - "ETOUFFOIR" (commande tirée à fond).
5. Contact allumage et interrupteur général - "OFF" ("ARRET").

PANNE MOTEUR IMMEDIATEMENT APRES LE DECOLLAGE

1. Vitesse de plané - VI = 111 km/h - 60 kt - 69 MPH.
2. Mélange - "ETOUFFOIR".
3. Robinet de carburant - "OFF" ("ARRET").
4. Contact d'allumage - "OFF" ("ARRET").
5. Volets hypersustentateurs - "SELON LA NECESSITE".
6. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").

IMPORTANT

Atterrir droit devant, en ne faisant que des petits changements de cap pour éviter les obstacles. Ne jamais tenter de faire demi-tour vers la piste car l'altitude après le décollage n'est habituellement pas suffisante pour permettre une telle manoeuvre.

PANNE MOTEUR EN VOL

1. Vitesse de plané - VI = 111 km/h - 60 kt - 69 MPH.
2. Réchauffage carburateur - "ON" ("MARCHE").
3. Pompe d'amorçage - "ENFONCEE et VERROUILLEE".
4. Robinet de carburant - "ON" ("OUVERT").
5. Mélange - "RICHE".
6. Contact d'allumage - "BOTH" ("LES DEUX") ou "START" ("DEMAR-RAGE") si l'hélice est arrêtée.

INCENDIES

INCENDIE MOTEUR AU COURS DU DEMARRAGE AU SOL

1. Continuer à entraîner le moteur pour essayer de le démarrer et aspirer ainsi les flammes et le carburant accumulé dans le carburateur et le moteur.

A Q

Si le moteur démarre :

2. Régime - 1700 t/mn pendant quelques minutes.
3. Moteur - "COUPER" et vérifier avaries.

Si le moteur ne démarre pas :

4. Manette des gaz - "PLEIN OUVERT".
5. Mélange - "ETOUFFOIR".
6. Moteur - "CONTINUER" à l'entraîner pendant 2 à 3 minutes.
7. Saisir l'extincteur (en cas de présence à bord).
8. Moteur - "COUPER".
 - a. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").
 - b. Contact d'allumage - "OFF" ("ARRET").
 - c. Robinet de carburant - "OFF" ("ARRET").
9. Flammes - "ETOUFFEES" avec l'extincteur, couverture de laine, ou sable.
10. Dégâts - "VERIFIER" les avaries causées par l'incendie et réparer ou remplacer les équipements endommagés avant le vol suivant.

INCENDIE MOTEUR EN VOL

1. Mélange - "ETOUFFOIR".
2. Robinet de carburant - "OFF" ("ARRET").
3. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").
4. Commandes de chauffage et de ventilation cabine - "OFF" ("FERME") (sauf les aérateurs de voilure).
5. Vitesse - VI = 158 km/h - 85 kt - 98 MPH. Si l'incendie ne s'arrête pas, augmenter la vitesse de plané pour essayer de trouver une vitesse qui assurera un mélange non combustible.
6. Atterrissage forcé - "EXECUTE" (conformément aux consignes du paragraphe "Atterrissage d'urgence avec une panne moteur totale").

INCENDIE DANS LA CABINE

1. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").
2. Chauffage cabine et aérateurs - "FERME" (pour éviter les courants d'air).
3. Extincteur portatif - "UTILISER" si disponible puis ventiler la cabine.
4. Atterrir dès que possible pour inspecter les avaries causées par l'incendie.

INCENDIE DANS LA VOILURE

1. Interrupteur de feux de navigation - "OFF" ("ARRET").
2. Interrupteur de feux à éclats (si installés) - "OFF" ("ARRET").
3. Interrupteur de réchauffage pitot (si installé) - "OFF" ("ARRET").

NOTA

Effectuer une glissade pour empêcher les flammes d'atteindre le réservoir carburant et la cabine et atterrir dès que possible avec les volets rentrés.

INCENDIE ELECTRIQUE EN VOL

1. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").
2. Tous les autres interrupteurs (sauf le contact d'allumage) - "OFF" ("ARRET").
3. Aérateurs, ventilation et chauffage cabine - "FERME".
4. Extincteur - "DECHARGER" s'il y en a un à bord puis ventiler la cabine).

Si l'incendie semble circonscrit et si l'alimentation électrique est nécessaire à la poursuite du vol :

5. Interrupteur général - "ON" ("MARCHE").
6. Disjoncteurs - "IDENTIFIER" le circuit défectueux ; ne pas le réenclencher.
7. Interrupteurs radio et électriques - Les mettre sur "ON" ("MARCHE") un à un en attendant un instant entre chaque interrupteur pour localiser le court-circuit.
8. Aérateurs, ventilation et chauffage cabine - "OUVERT" une fois certain que l'incendie est définitivement circonscrit.

MAUVAIS FONCTIONNEMENT DU CIRCUIT ELECTRIQUE

VOYANT D'ALARME DE SURTENSION S'ALLUME :

1. Contact général - "OFF" ("ARRET").
2. Contact général - "ON" ("MARCHE").
3. Voyant d'alarme de surtension - "ETEINT".

Si le voyant d'alarme de surtension se rallume :

4. Vol - "ATTERRIR" aussitôt que possible.

INDICATEUR DE DECHARGE SUR L'AMPEREMETRE :

1. Alternateur - "OFF" ("ARRET").
2. Equipement électrique non essentiel - "OFF" ("ARRET").
3. Vol - "ATTERRIR" aussitôt que possible.

VOL DANS DES CONDITIONS DE GIVRAGE

 Le vol dans des conditions de givrage est interdit. Cependant, une zone givrante peut être traversée.

1. Interrupteur de réchauffage pitot - "ON" ("MARCHE").
2. Modifier l'altitude pour rencontrer une zone moins favorable au givrage.
3. Tirer complètement la commande de réchauffage cabine. Régler la commande air cabine de façon à avoir le maximum de débit air chaud au dégivrage.
4. Ouvrir les gaz pour augmenter la vitesse du moteur et minimiser l'accumulation de givre sur les pales d'hélice.
5. Réchauffer le carburateur selon la nécessité.
6. Prévoir un atterrissage à l'aéroport le plus proche.
7. Dans le cas d'une accumulation importante de givre préparez-vous à une vitesse de décrochage plus élevée.
8. Laisser les volets rentrés pour ne pas provoquer une perte d'efficacité de la profondeur.
9. Ouvrir la glace gauche et racler le givre sur une partie du pare-brise pour améliorer la visibilité en approche d'atterrissage.
10. Faire une approche en glissade pour avoir une meilleure visibilité.
11. Approcher à VI = 120 à 140 km/h - 65 à 75 kt - 75 à 86 MPH selon l'épaisseur du givrage.
12. Atterrir en position horizontale.

SORTIE D'UN PIQUE EN SPIRALE INVOLONTAIRE EN MAUVAISE VISIBILITE

1. Fermer les gaz.
2. Arrêter le virage par l'utilisation coordonnée des ailerons et de la gouverne de direction, en alignant la maquette du coordinateur de virage avec la ligne de référence horizontale.
3. Tirer avec précaution sur le manche pour réduire lentement la vitesse indiquée à 130 km/h - 70 kt - 81 MPH.
4. Régler le compensateur de profondeur pour maintenir une descente à VI = 130 km/h - 70 kt - 81 MPH.
5. Lâcher le volant et garder le cap en agissant sur le palonnier.
6. Mettre le réchauffage carburateur.
7. Décroiser le moteur de temps en temps, mais éviter les applications de puissance élevées qui dérèglent l'avion compensé en descente.
8. A la sortie des nuages, appliquer la puissance normale de croisière et reprendre le vol.

INCIDENTS D'ATTERRISSAGE

ATTERRISSAGE AVEC UN PNEU CREVE

1. S'attendre à ce que l'avion amorce un virage du côté du pneu crevé.
2. Sortir les volets normalement et atterrir en position cabrée et légèrement inclinée pour maintenir le pneu crevé au-dessus du sol le plus longtemps possible. A l'impact, le contrôle en direction peut être maintenu avec le palonnier et en freinant du côté de la roue en bon état.

ATTERRISSAGE AVEC GOUVERNE DE PROFONDEUR HORS DE FONCTIONNEMENT

Compenser l'avion pour le vol horizontal (à une vitesse indiquée d'environ 102 km/h - 55 kt - 63 MPH et 20° de volets) au moyen de la manette des gaz et du compensateur de profondeur. Ne pas modifier par la suite le réglage du compensateur de profondeur et contrôler l'angle de descente en ne jouant exclusivement que sur la puissance. A l'arrondi, le moment à piquer résultant de la réduction de puissance constitue un facteur défavorable et l'avion risque de toucher sur la oulette de nez. Par conséquent, à l'arrondi, le compensateur de profondeur sera réglé à plein cabré et la puissance ajustée de sorte que l'assiette de l'avion soit horizontale au moment de l'impact. Réduire les gaz à fond à l'impact.

ATTERRISSAGE FORCE

ATTERRISSAGE DE PRECAUTION AU MOTEUR

Avant d'effectuer un atterrissage "en campagne", reconnaître la zone d'atterrissage à une altitude de sécurité suffisamment basse pour identifier le terrain, en procédant de la façon suivante :

1. Survoler le terrain choisi à la vitesse indiquée de 111 km/h - 60 kt - 69 MPH avec 20° de volets, en repérant la meilleure zone d'atterrissage pour l'approche suivante. Rentrer ensuite les volets lorsque l'avion atteint l'altitude et la vitesse de sécurité.
2. Radio et interrupteurs électriques - "OFF" ("ARRET")
3. Volets hypersustentateurs - 30°
4. Vitesse indiquée - 102 km/h - 55 kt - 63 MPH.
5. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET")
6. Portes de cabine - "DEVERROUILLER" avant l'approche finale.
7. ATTERRIR avec une assiette légèrement queue basse.
8. Contact d'allumage - "OFF" ("ARRET")
9. Freins - "FREINER ENERGIQUEMENT".

ATTERRISSAGE D'URGENCE AVEC PANNE MOTEUR TOTALE

1. Vitesse indiquée - 120 km/h - 65 kt - 75 MPH (volets RENTRES)
111 km/h - 60 kt - 69 MPH (volets SORTIS)
2. Mélange - "ETOUFFOIR".
3. Robinet de carburant - "OFF" ("ARRET").
4. Contact d'allumage - "OFF" ("ARRET")
5. Volets hypersustentateurs - SELON LA NECESSITE (30° recommandé).
6. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").
7. Portes cabine - "DEVERROUILLER" avant l'approche finale.
8. ATTERRIR en position légèrement queue basse
9. Freins - "FREINER ENERGIQUEMENT".

AMERRISSAGE FORCE

Se préparer à l'amerrissage en arrimant ou en jetant par dessus bord les objets lourds se trouvant dans la zone à bagages et garder des vêtements pliés pour se protéger la tête à l'impact. Transmettre un message "Mayday" de détresse sur la fréquence 121,5 MHz.

1. Prévoir une approche dans le vent s'il est fort et si la mer est houleuse, En cas de forte houle et de vent faible, se poser parallèlement aux lames.

2. Effectuer une approche avec 30° de volets et suffisamment de puissance pour maintenir un taux de descente de 300 ft/mn à la vitesse indiquée de 102 km/h - 55 kt - 63 MPH.
3. Déverrouiller les portes de cabine.
4. Maintenir un taux de descente continu jusqu'à l'impact en ligne de vol. Eviter d'arrondir car il est difficile d'estimer la hauteur de l'avion au dessus de l'eau.
5. Se placer un vêtement plié devant le visage au moment de l'impact.
6. Evacuer l'avion par les portes de cabine. Ouvrir au besoin la fenêtre pour faire pénétrer l'eau dans la cabine et égaliser les pressions pour permettre l'ouverture de la porte.
7. Gonfler les gilets de sauvetage et le radeau pneumatique (le cas échéant) après avoir évacué la cabine. Il ne faut pas s'attendre à ce que l'avion flotte au-delà de quelques minutes.

SECTION 4

PROCEDURES NORMALES

EXEMPLE DE CALCUL DE CHARGEMENT

DESIGNATION	Avion Type		Votre Avion	
	Masse kg	Moment m.kg	Masse kg	Moment m.kg
Masse à vide homologuée (carburant non consommable et plein d'huile inclus)	515	394		
Carburant consommable D = 0,72 Réservoirs standard (24,5 US Gal - 93 l maxi) Réservoirs grande capacité (37,5 US Gal - 142 l maxi)	67	72		
Pilote et passager AV (de 0,89 à 1,04 m)	154	145		
Bagages Zone 1 (ou enfant avec siège de 1,27 à 1,93 m) 54 kg maxi	22	36		
Bagages Zone 2 (de 1,93 à 2,39 m) 18 kg maxi				
MASSE TOTALE EN CHARGE DE L'AVION	758	647		
<p>Situer le point 758 et 647 dans le GRAPHIQUE DES MOMENTS DE CENTRAGE. Si ce point est situé à l'intérieur de l'enveloppe, le centrage est bon.</p>				

Figure 4-1

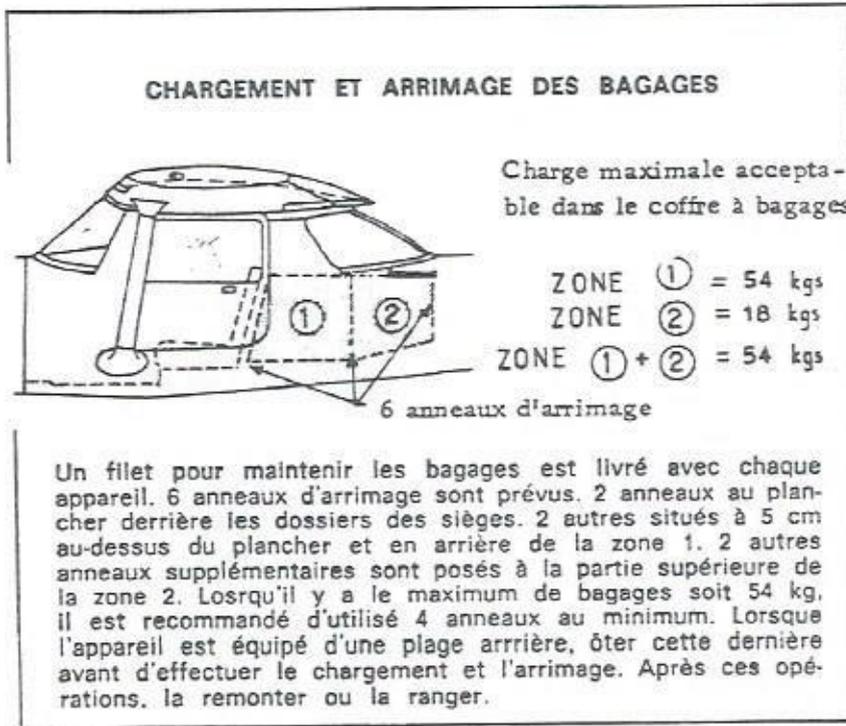


Figure 4-2

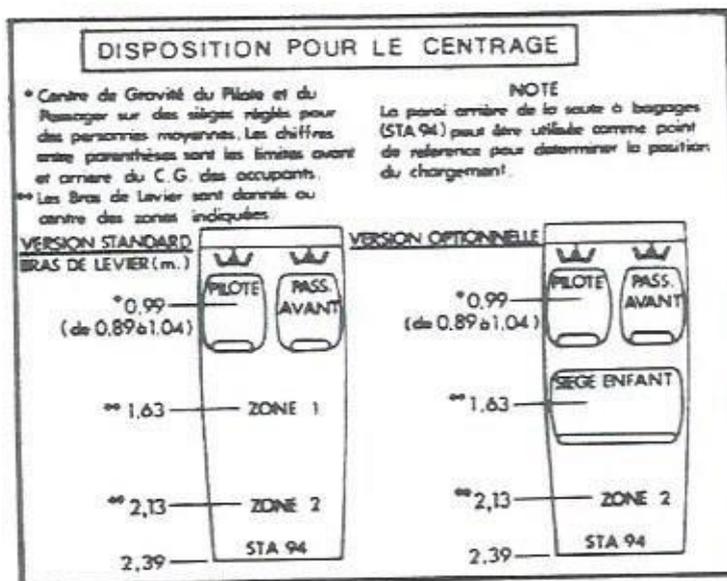


Figure 4-3

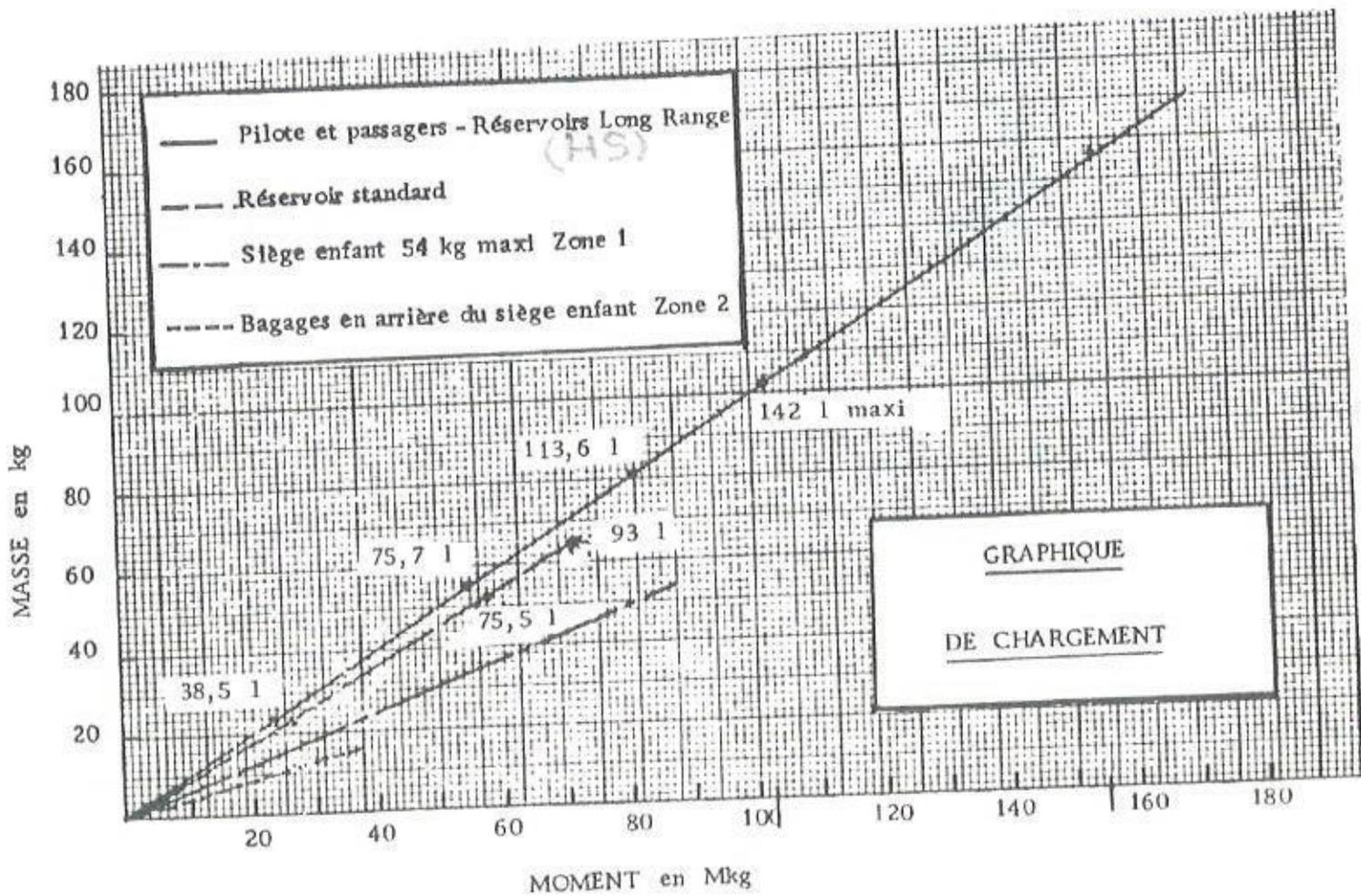


Figure 4-4

4.4

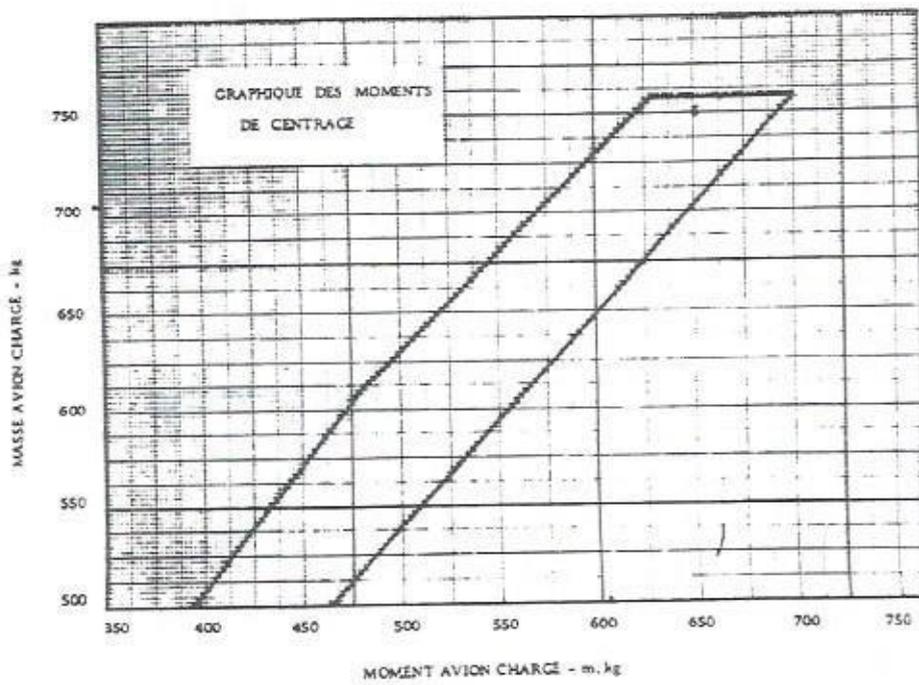


Figure 4-5

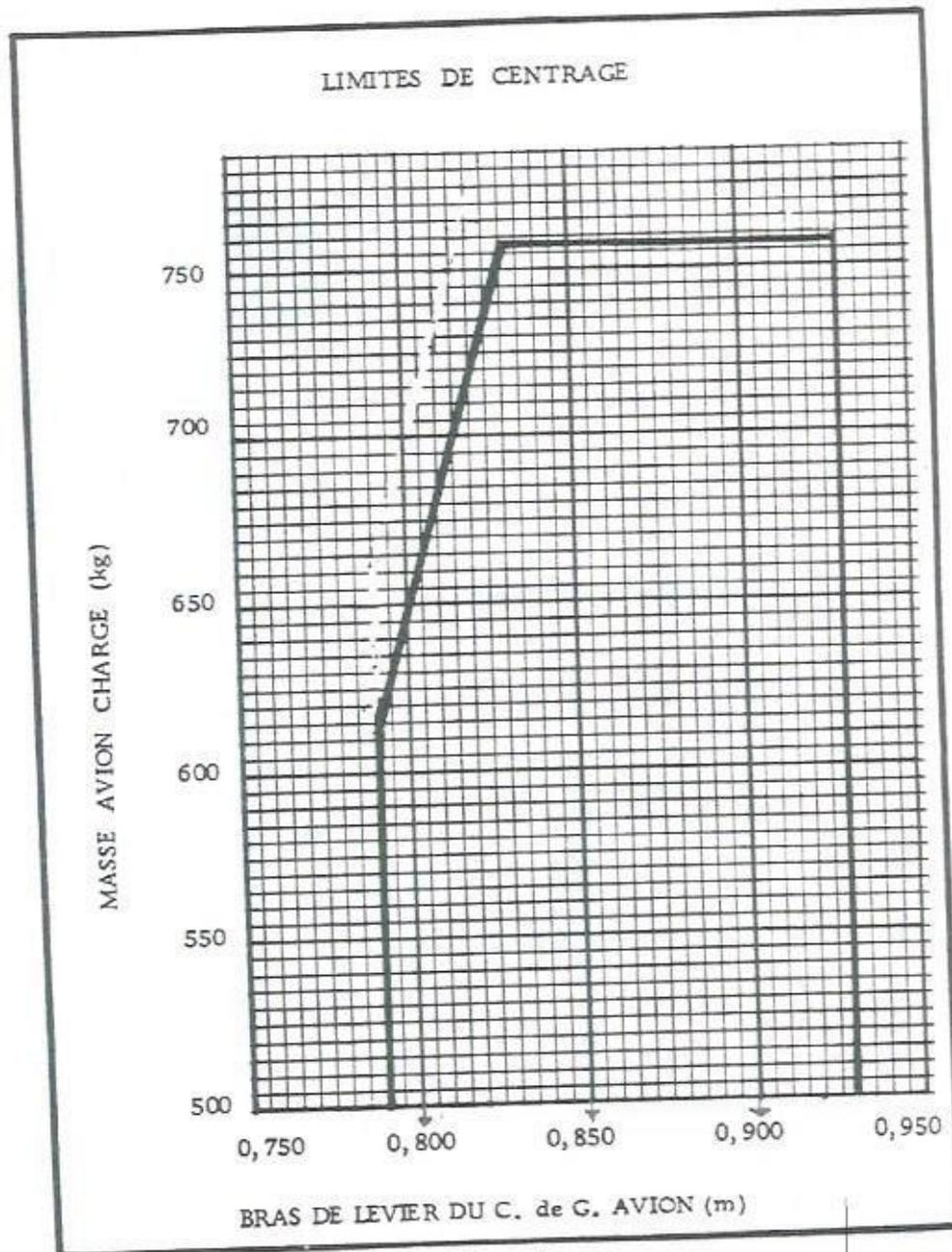
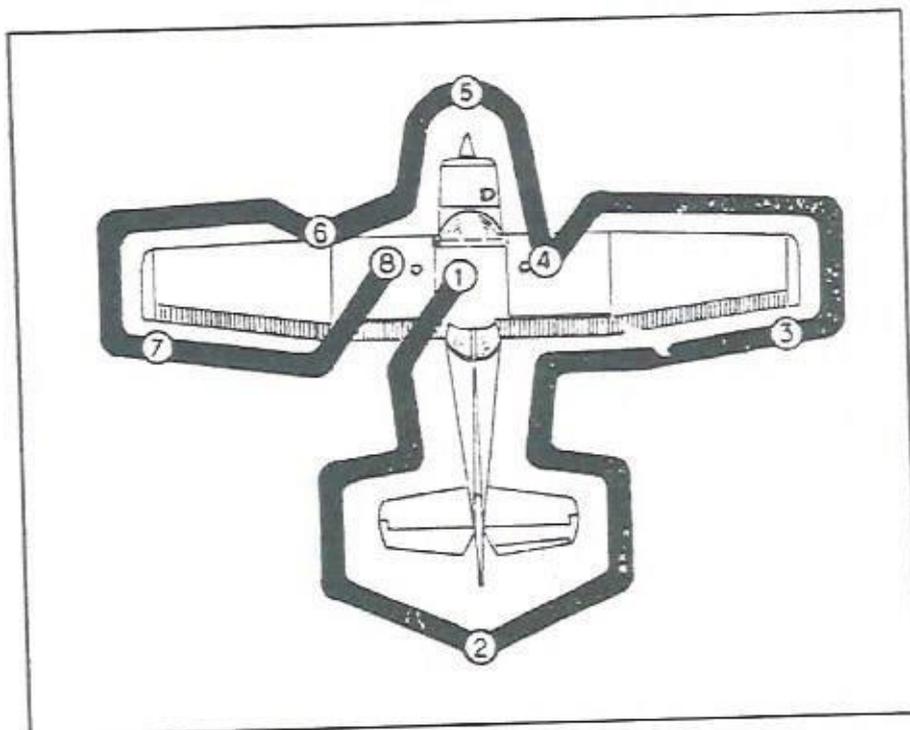


Figure 4-6

VISITE EXTERIEURE

Se reporter à la section 6 de ce manuel en ce qui concerne les quantités, les ingrédients et les spécifications des points d'entretien courant.



NOTA

Vérifier visuellement l'état général de l'avion pendant la visite extérieure. Par temps froid, débarrasser la voilure, l'empennage et les gouvernes des moindres accumulations de gelée blanche, de glace ou de neige. S'assurer également de l'absence dans les gouvernes de toute accumulation interne de glace ou de débris. Si un vol de nuit est prévu, vérifier le bon fonctionnement de tous les feux et s'assurer de la présence d'une lampe-torche à bord.

Figure 4-7

VISITE EXTERIEURE

- ① a. Enlever blocage commande vol.
b. Contact d'allumage "OFF" ("ARRET")
c. Mettre l'interrupteur général sur "ON" ("MARCHE"). Vérifier la quantité de carburant, puis placer l'interrupteur général sur "OFF" ("ARRET")
d. Robinet carburant "ON" ("MARCHE")
- ② a. Oter bloqueur gouverne de direction si posé.
b. Enlever corde d'amarrage arrière.
c. Vérifier la liberté de mouvement et la fixation des gouvernes.
- ③ a. Vérifier la liberté de débattement et la fixation de l'aikron.
- ④ a. Enlever la corde d'amarrage voilure.
b. Vérifier le gonflage des roues principales.
c. Avant le premier vol de la journée et après chaque ravitaillement en carburant, prélever une petite quantité de carburant dans un bol de purge par les clapets de purge rapide des puisards de réservoirs pour éliminer la présence d'eau.
d. Vérifier visuellement la quantité de carburant puis la fermeture du bouchon de remplissage du réservoir.
- ⑤ a. Vérifier le niveau d'huile. Ne pas mettre en route avec une quantité inférieure à 3,8 litres (4 quarts). Faire le plein à 5,7 litres (6 quarts) pour les vols prolongés.
b. Avant le premier vol de la journée, et après chaque ravitaillement en carburant, tirer le bouton de purge pendant 4 secondes environ afin de purger le collecteur carburant de l'eau ou de tout dépôt éventuel. Vérifier la fermeture de la purge. En cas de détection d'eau, déposer le bouchon de purge des puisards de réservoirs carburant pour vérifier si une accumulation d'eau existe.
c. Vérifier l'aspect de l'hélice et du cône.
d. Vérifier que le filtre à air d'admission n'est pas obstrué par des impuretés ou d'autres corps étrangers.
e. Vérifier l'état et la propreté des phares d'atterrissage.

- f. Vérifier l'amortisseur et le gonflage de la roulette de nez.
 - g. Enlever la corde d'amarrage.
 - h. Vérifier, sur le côté gauche du fuselage, que l'orifice de pression statique des instruments de vol n'est pas obstrué.
- ⑥. Identique à ④
- ⑦. a. Oter le cache pitot et vérifier l'antenne.
b. Vérifier l'avertisseur de décrochage.
c. Vérifier la mise à l'air libre.
- ⑧. Identique à ③.

CONSIGNES NORMALES D'UTILISATION

AVANT DE MONTER A BORD

1. Faire le tour de l'appareil selon le schéma de la figure 4-7.

AVANT LE DEMARRAGE DU MOTEUR

1. Sièges, ceintures de sièges et bretelles - "ATTACHES ET REGLES".
2. Robinet réservoir - "ON" ("OUVERT").
3. Radio et équipements électriques - "OFF" ("ARRET").
4. Freins - "ESSAYES ET SERRES".
5. Disjoncteurs - "VERIFIES ENCLENCHES".
6. interrupteur général "ON" (Marche)

DEMARRAGE DU MOTEUR

1. Mélange - "RICHE".
2. Réchauffage carburant - "FROID".
3. Interrupteur général - "ON" ("MARCHE").
4. Pompe d'amorçage - "A LA DEMANDE" (2 à 6 injections ; aucune lorsque le moteur est chaud).
5. Manette des gaz - "OUVERTE de 0,5 cm".
6. Champ de l'hélice - "DEGAGE".
7. Contact d'allumage - "START" ("DEMARRAGE") ; le relâcher lorsque le moteur démarre.
8. Pression d'huile - "VERIFIEE".
9. Vérifier charge van

AVANT DECOLLAGE

1. Frein de parking - "SERRE".
2. Portes de cabine - "FERMEES et VERROUILLEES".
3. Commandes de vol - Débattement "LIBRE et CORRECT".
4. Instruments de vol - "VERIFIES et REGLES".
5. Robinet de carburant - "ON" ("OUVERT").
6. Mélange - "RICHE" (au-dessous de 3000 ft - 915 m).
7. Compensateur de profondeur - "TAKE-OFF" ("DECOLLAGE").
8. Manette des gaz - 1700 t/mn,
 1. Magnétos - "VERIFIEES" (chute de régime inférieure à 125 t/mn sur l'une ou l'autre magnéto ou différence de 50 t/mn maximum entre magnétos).

- b. Réchauffage carburateur - "VERIFIER" la chute de régime.
- c. Instruments moteur et ampèremètre - "VERIFIES".
- d. Manomètre de dépression - "VERIFIE".
9. Radios - "VERIFIES et REGLEES".
10. Feux anti-collision, de navigation et à éclats - "ON" ("MARCHE") selon la nécessité.
11. Manette des gaz avec bouton de serrage - "REGLEE".
12. Freins - "LACHES".

DECOLLAGE

DECOLLAGE NORMAL

1. Volets hypersustentateurs - 0° à 10° (voir page 4.17 "Utilisation des volets").
2. Réchauffage carburateur - "FROID".
3. Manette des gaz - "PLEIN OUVERT". *(voir page 4.17 décollage)*
4. Commande de profondeur - "SOULEVER LA ROULETTE DE NEZ" à VI = 93 km/h - 50 kt - 58 MPH.
5. Vitesse de montée - VI = 120 à 139 km/h - 65 à 75 kt - 75 à 86 MPH.

DECOLLAGE A PERFORMANCES MAXIMALES

1. Volets hypersustentateurs - 10° (voir page 4.17 "Utilisation des volets").
2. Réchauffage carburateur - "FROID".
3. Freins - "SERRES".
4. Manette des gaz - "PLEIN OUVERT". *(voir page 4.17 décollage)*
5. Mélange - "RICHE" (au-dessus de 3000 ft - 915 m "APPAUVRIR" pour obtenir le régime maximum).
6. Freins - "LACHES".
7. Commande de profondeur - "MAINTENIR UNE ASSIETTE LEGEREMENT QUEUE BASSE".
8. Vitesse de montée - VI = 100 km/h - 54 kt - 62 MPH (jusqu'à ce que tous les obstacles soient franchis).
9. Volets hypersustentateurs - "RENTRES" lentement après avoir atteint VI = 111 km/h - 60 kt - 69 MPH.

MONTEE

1. Vitesse indiquée - 130 à 148 km/h - 70 à 80 kt - 81 à 92 MPH.
Se reporter à la section 5 pour les taux de montée maximum.
2. Manette des gaz - "PLEIN OUVERT".
3. Mélange - "RICHE" au-dessous de 3000 ft - 915 m ; "APPAUVRIR" au-dessus de 3000 ft - 915 m pour obtenir un régime maximum.

CROISIERE

1. Régime - 1900 à 2550 t/mn (inférieur à 75 % de la puissance).
2. Compensateur de profondeur - "REGLE".
3. Mélange - "APPAUVRIR".

NOTA

S'il est constaté une chute de régime moteur, utiliser le réchauffage carburateur (voir page 4.23 "Civrage carburateur").

AVANT L'ATTERRISSAGE

1. Sièges, ceintures, harnais - "ATTACHES et REGLES".
2. Mélange - "RICHE".
3. Réchauffage carburateur - "ON" ("MARCHE") (Mettre le plein réchauffage avant réduction des gaz).

ATTERRISSAGE

ATTERRISSAGE NORMAL

1. Vitesse indiquée - 111 à 130 km/h - 60 à 70 kt - 69 à 81 MPH (volets rentrés).
2. Volets hypersustentateurs - "A LA DEMANDE" (au-dessous de 158 km/h - 85 kt - 98 MPH).
3. Vitesse indiquée - 102 à 121 km/h - 55 à 65 kt - 63 à 75 MPH (volets baissés).
4. Impact - "ROUES PRINCIPALES D'ABORD".
5. Course d'atterrissage - "POSER DOUCEMENT LA ROULETTE DE NEZ".
6. Freinage - "MINIMUM SELON NECESSITE".

ATTERRISSAGE A PERFORMANCES MAXIMALES

1. Vitesse indiquée - 111 à 130 km/h - 60 à 70 kt - 69 à 81 MPH (volets rentrés).
2. Volets hypersustentateurs - 30° (au-dessous de 158 km/h - 85 kt - 98 MPH).
3. Vitesse indiquée - "MAINTENIR" 100 km/h - 54 kt - 62 MPH.
4. Régime - "REDUIRE" après le franchissement des obstacles.
5. Impact - "ROUES PRINCIPALES D'ABORD".
6. Freins - "APPLIQUER ENERGIQUEMENT".
7. Volets hypersustentateurs - "RENTRES".

ATTERRISSAGE MANQUE

1. Régime - "PLEIN GAZ".
2. Réchauffage carburateur - "FROID".
3. Volets hypersustentateurs - "RAMENES à 20°".
4. Vitesse indiquée - 102 km/h - 55 kt - 63 MPH.
5. Volets hypersustentateurs - "RENTRES" (lentement).

APRES ATTERRISSAGE

1. Volets hypersustentateurs - "RENTRES".
2. Réchauffage carburateur - "FROID".

AU PARKING

1. Frein de parking - "SERRE".
2. Radios et équipements électriques - "OFF" ("ARRET").
3. Mélange - "ETOUFFOIR" (tiré à fond).
4. Contact allumage - "OFF" ("ARRET").
5. Interrupteur général - "OFF" ("ARRET").
6. Blocage des commandes de vol - "EN PLACE".

DETAILS DE FONCTIONNEMENT

DEMARRAGE DU MOTEUR

Le démarrage s'effectue aisément avec une ou deux injections par temps chaud et huit par temps froid, commande des gaz ouverte de 0,5 cm. Aucune injection n'est nécessaire si le moteur est chaud. Par conditions de températures très froides, il peut s'avérer indispensable de continuer les injections pendant la manoeuvre de démarrage et jusqu'au fonctionnement régulier du moteur. Il est inutile d'essayer d'enrichir le mélange en actionnant la manette des gaz car le carburateur n'est pas équipé d'une pompe d'accélération.

De faibles détonations suivies de puffs et fumées noires dénotent trop d'injections. L'excédent de carburant peut être chassé des cylindres en effectuant la procédure suivante : appauvrir totalement, gaz pleine ouverture, enclencher le démarreur pendant quelques tours. Reprendre ensuite la procédure normale de mise en route sans injection.

Si le moteur n'a pas reçu les injections suffisantes, il n'y aura pas d'allumage et il sera nécessaire de continuer les injections. Dès que le moteur démarre, tirer légèrement la commande des gaz pour le maintenir en fonctionnement.

Après le démarrage, si la pression d'huile ne décolle pas passé 30 secondes, et le double en hiver, couper le moteur. Un manque de pression d'huile peut être néfaste pour le moteur. Après la mise en route, éviter l'utilisation du réchauffage carburateur sauf dans les conditions de givrage au sol.

NOTA

Se reporter au paragraphe "UTILISATION PAR TEMPS FROID" de cette section pour des renseignements complémentaires sur les démarrages par temps froid.

DIAGRAMME DE ROULAGE AU SOL

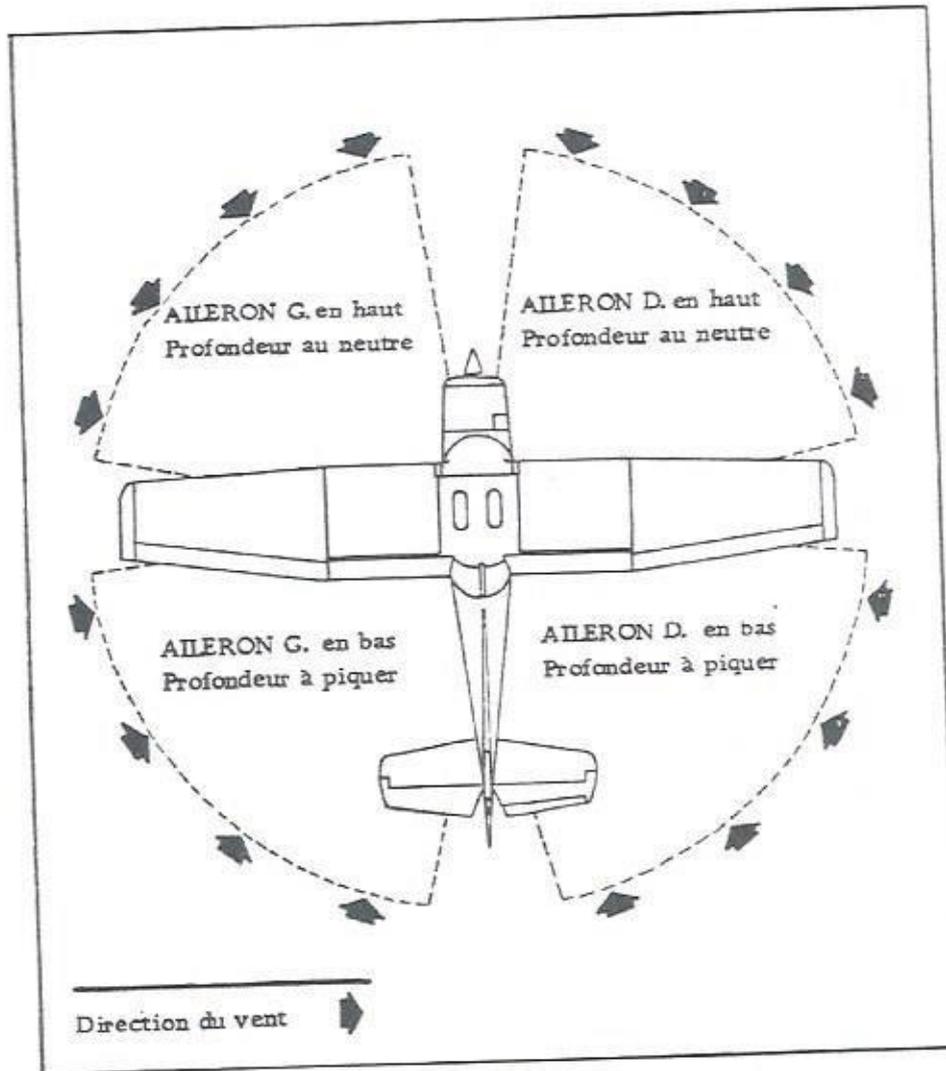


Figure 4-8

ROULAGE

Eviter un roulage trop rapide et utiliser les freins avec parcimonie en s'aidant des commandes de vol selon le diagramme de la figure 4-8, pour maintenir un meilleur contrôle directionnel et latéral. Utiliser des faibles régimes moteur sur des sols non préparés : sables, gravillons.

La roulette de nez se verrouille automatiquement dans l'axe lorsque l'amortisseur est détendu. Quand celui-ci est trop gonflé ou lorsque l'avion est en centrage arrière, il s'avère nécessaire de comprimer l'amortisseur soit au sol avant la mise en route, soit en freinant énergiquement lors du roulage au sol.

AVANT DECOLLAGE

Réchauffage

Le réchauffage s'effectue pendant le roulage au sol, le point fixe en bout de bande se limitant aux vérifications contenues dans la section 4. Le GMP étant étudié pour un refroidissement optimum en vol, éviter de le faire trop chauffer au sol.

VERIFICATION MAGNETOS

Le contrôle doit s'effectuer à 1700 t/mn selon la procédure suivante :

Tourner le contact sur la position "R" ("DROITE") et noter le nombre de tours ; revenir à la position "BOTH" ("LES DEUX") ; tourner ensuite à la position "L" ("GAUCHE") et noter le nombre de tours puis revenir à la position "BOTH" ("LES DEUX"). La chute du nombre de tours doit être inférieure à 125 pour chaque magnéto ou 50 entre chaque magnéto. En cas de doute, une vérification à un régime supérieur confirmera une déficience éventuelle. Une absence de chute du nombre de tours peut indiquer une mise à la masse défectueuse sur le système d'allumage ou un mauvais réglage des magnétos.

VERIFICATION DE L'ALTERNATEUR

Avant les vols qui nécessitent la vérification de fonctionnement de l'alternateur et du régulateur de tension (tels que les vols de nuit ou vols aux instruments) une vérification peut être faite en chargeant le circuit électrique momentanément (3 à 5 secondes) avec les phares d'atterrissage ou en faisant fonctionner les volets pendant le point fixe.

L'ampèremètre restera à zéro si l'alternateur et le régulateur de tension fonctionnent correctement.

DECOLLAGE

Vérification de régime

Il est bon de vérifier pendant la première phase du décollage que le moteur atteint son régime. Tout signe précurseur de fonctionnement douteux ou d'accélération anormale doit amener l'arrêt immédiat du décollage et une nouvelle vérification plein gaz. Le moteur doit tourner sans heurts normalement entre 2280 et 2380 tours sans réchauffage carburateur et appauvrir le mélange pour obtenir le régime maximum.

Afin d'accroître la longévité des bouts de pales d'hélice, il est bon d'éviter les points fixes et les mises en puissance sur sols non préparés (gravillons, etc...). Au décollage, mettre les gaz progressivement et lentement.

Avant le décollage sur terrains situés à plus de 915 m - 3000 pieds d'altitude, appauvrir le mélange de façon à donner le régime maximum au point fixe.

UTILISATION DES VOIETS

Les décollages normaux sont effectués avec volets sortis de 0° à 10°. Avec 10° de volets, la distance de décollage avec passage des 15 m diminuera d'environ 10 %. Les décollages avec plus de 10° de volets sont interdits. Si le décollage est effectué avec 10° de volets, les laisser sortis jusqu'à ce que tous les obstacles soient franchis et que la vitesse de sécurité de 111 km/h - 60 kt - 69 MPH soit atteinte.

Sur terrains courts, utiliser 10° de volets et une vitesse indiquée de montée de 100 km/h - 54 kt - 62 MPH.

Les décollages sur terrains mous ou mal entretenus se font avec 10° de volets, attitude queue basse. Dans le cas d'absence d'obstacles en face, mettre l'avion en palier aussitôt après le décollage pour accroître la vitesse indiquée de montée.

TABLEAUX DE PERFORMANCES

Consulter le tableau "Performance de décollage" de la section 5.

DECOLLAGE VENT DE TRAVERS

Les décollages vent de travers sont effectués avec le minimum de volets compatibles avec la longueur de piste.

Accélérer jusqu'à une vitesse légèrement supérieure à la normale et cabrer fortement pour éviter de toucher la piste en dérapage. Lorsque l'avion a définitivement quitté le sol se mettre dans le lit du vent.

MONTEE

Se reporter à la page 4.12 et au tableau "PERFORMANCES DE MONTEE" section 5.

VITESSE DE MONTEE

Les montées normales sont effectuées à plein gaz, volets rentrés et à des vitesses indiquées supérieures de 9 à 18 km/h - 5 à 10 kt - 6 à 12 MPH de celles de meilleur taux de montée, ceci pour un refroidissement moteur optimum et une meilleure visibilité.

Le mélange, plein riche jusqu'à 3000 ft - 915 m, peut être appauvri au-dessus de cette altitude pour obtenir un fonctionnement régulier ou un régime maximum du moteur. Se reporter à la Section 5 pour le choix des vitesses de meilleur taux de montée. En cas d'obstacles nécessitant une pente très forte, utiliser la vitesse de meilleur taux de montée volets rentrés et plein gaz. Les montées à des vitesses inférieures à celle du meilleur taux de montée doivent être de courte durée eu égard au refroidissement moteur.

CROISIERE

La croisière normale est effectuée entre 55 % et 75 % de la puissance. L'affichage de ces puissances en fonction de l'altitude et de la température extérieure, peut être déterminé par l'utilisation de votre calculateur de puissance ou des données de la section 5.

NOTA

La croisière s'effectuera entre 65 et 75 % de la puissance pendant les 50 premières heures ou jusqu'à ce que la consommation d'huile soit stabilisée pour les moteurs neufs ou révisés.

Ceci est illustré par le tableau suivant qui donne aussi la distance franchissable par US Gallon à la vitesse propre correspondante :

PERFORMANCES DE CROISIERE						
Altitude	75 % DE LA PUISSANCE		65 % DE LA PUISSANCE		55 % DE LA PUISSANCE	
	Vitesse propre	Distance par US Gal (3.8 l)	Vitesse propre	Distance par US Gal (3.8 l)	Vitesse propre	Distance par US Gal (3.8 l)
Niveau de la mer	185 km/h 100 kt	30 km 16.4 NM	174 km/h 94 kt	33 km 17.8 NM	161 km/h 87 kt	36 km 19.3 NM
1220 m 4000 ft	191 km/h 103 kt	31 km 17.0 NM	180 km/h 97 kt	34 km 18.4 NM	165 km/h 89 kt	37 km 19.8 NM
2440 m 8000 ft	198 km/h 107 kt	33 km 17.6 NM	185 km/h 100 kt	35 km 18.9 NM	169 km/h 91 kt	38 km 20.4 NM

Température standard - Vent nul.

Pour atteindre les valeurs de consommation carburant de la section 5 au mélange appauvri recommandé, le mélange doit être appauvri jusqu'à ce que le régime moteur atteigne le maximum et chute de 25 à 50 t/mn. A des puissances plus faibles, il peut être nécessaire d'enrichir légèrement le mélange pour obtenir un fonctionnement régulier du moteur.

Il est recommandé d'utiliser entièrement le réchauffage carburateur au cours d'un vol par fortes pluies afin d'éviter l'arrêt du moteur dû à l'ingestion d'eau ou au givrage carburateur. Ajuster le mélange pour obtenir un fonctionnement régulier du moteur.

A des températures inférieures à 0° C, éviter l'utilisation partielle du réchauffage carburateur car l'élévation de température obtenue (de 0° C à 21° C) peut provoquer le givrage du carburateur dans certaines conditions atmosphériques.

DECROCHAGES

Les caractéristiques de décrochage sont normales volets relevés ou baissés.

La figure 5-2 de la section 5 donne les vitesses de décrochage en fonction de la position des volets et de l'assiette latérale de l'avion à la masse maximale.

Les charges inférieures réduisent les vitesses de décrochage. L'approche du décrochage est signalée par un avertisseur sonore 9 à 18 km/h - 5 à 10 kt - 6 à 12 MPH avant l'abattée et fonctionne jusqu'à rétablissement d'incidence normale.

Contre le roulis éventuel de l'avion par l'action des ailerons puis les remettre au neutre.

ATTERRISSAGE NORMAL

Les atterrissages normaux sont effectués avec ou sans puissance volets à la demande. L'approche finale s'effectue à des vitesses indiquées comprises entre 111 et 129 km/h - 60 et 70 kt - 69 et 80 MPH sans volets ou 102 à 121 km/h - 55 et 65 kt - 63 et 75 MPH volets baissés selon la turbulence.

ATTERRISSAGES SUR TERRAINS COURTS

Pour les atterrissages sur terrains courts par temps calme, faire une approche au moteur à $V_1 = 100$ km/h - 54 kt - 62 MPH et 30° de volets.

Après franchissement de tous les obstacles, réduire progressivement la puissance et maintenir $VI = 100 \text{ km/h} - 54 \text{ kt} - 62 \text{ MPH}$ en mettant l'avion à piqué. L'impact doit se faire sur les roues principales, moteur réduit ; poser ensuite immédiatement le train d'atterrissage avant puis freiner énergiquement à la demande. Pour donner au freins leur efficacité maximale, rentrer les volets, mettre le manche au ventre et freiner au maximum en évitant les dérapages.

En turbulence, augmenter légèrement les vitesses d'approche.

ATTERRISSAGE VENT TRAVERS

Lorsque les conditions d'atterrissage par vent de travers s'imposent, utiliser le minimum de volets selon la longueur de la piste d'atterrissage. Mettre l'aile dans le vent, un léger dérapage ou toute autre méthode de correction de dérive et atterrir dans une position avoisinant le vol horizontal.

ATTERRISSAGE MANQUE

La montée suivant un atterrissage manqué (remise des gaz) doit s'effectuer en ramenant le braquage des volets à 20° immédiatement après application de la pleine puissance. Rentrer les volets lorsque la vitesse et l'altitude de sécurité sont atteintes et que tous les obstacles sont franchis.

UTILISATION PAR TEMPS FROID

Avant la mise en route par temps froid, il est conseillé de brasser l'hélice. Lorsque les températures dépassent -18°C , il est recommandé d'utiliser une réchauffeuse. Les procédures de mise en route sont les suivantes :

Après préchauffage :

1. Magnétos coupés et commande des gaz fermée, effectuer de 4 à 8 injections pendant le brassage de l'hélice.

NOTE

Effectuer de profondes injections afin de mieux atomiser l'essence. Laisser la pompe d'amorçage chargée et prête à injecter.

2. Champ d'hélice - "DEGAGE".
3. Interrupteur général - "ON" ("MARCHE").
4. Mélange - "PLEIN RICHE".
5. Manette des gaz - "OUVERTE de 0,5 cm".
6. Contact d'allumage - "START" ("DEMARRAGE").
7. Contact d'allumage - "BOTH" ("LES DEUX") quand le moteur démarre.
8. Continuer d'effectuer des injections jusqu'au refroidissement régulier du moteur.
9. Pression d'huile - "VERIFIEE".
10. Pompe d'amorçage - "VERROUILLEE".

Sans préchauffage :

1. Effectuer 6 à 8 injections pendant que l'hélice est brassée, la manette des gaz étant fermée. Laisser la pompe d'amorçage chargée et prête à injecter.
2. Champ d'hélice - "DEGAGE".
3. Interrupteur général - "ON" ("MARCHE").
4. Mélange - "PLEIN RICHE".
5. Manette des gaz - "OUVERTE de 0,5 cm".
6. Contact d'allumage - "START" ("DEMARRAGE").
7. Quand le moteur démarre - Contact d'allumage - "BOTH" ("LES DEUX").
8. Continuer les injections jusqu'à ce que le moteur fonctionne normalement.
9. Pression d'huile - "VERIFIEE".
10. Tirer complètement la commande de réchauffage carburateur après le démarrage. La laisser tirée jusqu'à ce que le moteur tourne normalement.
11. Pompe d'amorçage - "VERROUILLEE".

NOTE

Si le moteur ne démarre pas, il est possible que les bougies soient givrées. Utiliser une réchauffeuse avant d'effectuer une autre mise en route.

IMPORTANT

En utilisation par temps froid, le thermomètre d'huile peut ne donner

aucune indication, Après un laps de temps variant de 2 à 5 minutes à 1000 tours/mn, augmenter le régime plusieurs fois. Si le moteur tourne et accélère normalement et si la pression d'huile reste stabilisée, l'appareil est prêt pour le décollage.

A des températures inférieures à -18°C , éviter d'utiliser le réchauffage carburateur.

L'emploi partiel du réchauffage carburateur peut accroître la température de l'air au carburateur entre 0°C et $+21^{\circ}\text{C}$ et provoquer le givrage sous certaines conditions.

Se référer à la section 6 de ce manuel pour la trousse d'équipements d'hiver.

FONCTIONNEMENT IRREGULIER DU MOTEUR OU PERTE DE PUISSANCE

GIVRAGE DU CARBURATEUR

Le givrage du carburateur se traduit par une chute progressive du régime moteur ou éventuellement par un fonctionnement irrégulier du moteur. Pour éliminer le givre, mettre plein gaz et tirer complètement la commande de réchauffage carburateur jusqu'au fonctionnement régulier du moteur, puis couper le réchauffage carburateur et réajuster la commande des gaz.

Si les conditions exigent l'emploi continu du réchauffage carburateur en croisière, utiliser celui-ci au minimum pour empêcher la formation de glace et appauvrir le mélange en conséquence pour obtenir un fonctionnement régulier du moteur.

ENCRASSEMENT DES BOUGIES

En vol, un fonctionnement légèrement irrégulier du moteur peut être provoqué par l'encrassement d'une ou de plusieurs bougies dû à un dépôt de carbone ou de plomb. Cet encrassement peut se vérifier en passant momentanément le contact d'allumage de "BOTH" ("LES DEUX") sur la position "L" ("GAUCHE") ou "R" ("DROITE"). Une perte de puissance manifeste pendant le fonctionnement du moteur sur une seule magnéto est le signe d'un encrassement de bougies ou d'un mauvais fonctionnement de magnéto. En supposant que la cause

la plus probable soit l'encrassement des bougies, appauvrir le mélange jusqu'au réglage pauvre normal pour le vol de croisière. Si le fonctionnement du moteur ne s'améliore pas en quelques minutes, vérifier si un réglage de mélange plus riche n'assure pas un fonctionnement plus régulier.

S'il n'y a pas d'amélioration, rallier l'aérodrome le plus proche pour dépannage, en gardant le contact d'allumage sur la position "BOTH" ("LES DEUX") à moins qu'un fonctionnement très irrégulier du moteur n'oblige à garder le contact d'allumage sur une seule magnéto.

PANNE DE MAGNETO

Des à-coups soudains dans le fonctionnement du moteur ou des ratés sont habituellement le signe d'un mauvais fonctionnement d'une magnéto. Passer le contact d'allumage de la position "BOTH" ("LES DEUX") sur l'une des positions "L" ("GAUCHE") ou "R" ("DROITE") pour déceler la magnéto défectueuse. Essayer différents régimes moteur et enrichir le mélange pour déterminer si le moteur peut continuer à fonctionner avec le contact d'allumage sur la position "BOTH" ("LES DEUX"). Dans le cas contraire, sélectionner la bonne magnéto et rallier l'aérodrome le plus proche pour réparation.

BAISSE DE PRESSION D'HUILE

Si la baisse de pression d'huile s'accompagne d'une température d'huile normale, il est possible que la manomètre de pression d'huile ou le clapet de surpression soit défectueux. Une fuite sur la tuyauterie aboutissant au manomètre n'entraîne pas nécessairement l'exécution d'un atterrissage de précaution, car un orifice calibré dans cette tuyauterie empêchera une perte soudaine de l'huile du carter moteur. Il est cependant conseillé d'atterrir sur l'aérodrome le plus proche pour rechercher la cause de la panne.

Si la baisse ou la perte totale de pression d'huile s'accompagne d'une élévation soudaine de température d'huile, il y a de fortes chances pour que la panne soit imminente. Réduire immédiatement le régime moteur et choisir un terrain approprié pour atterrissage forcé. Garder le moteur en fonctionnement à bas régime pendant l'approche, en utilisant le minimum de puissance pour atteindre le point d'impact visé.

UTILISATION PARTICULIERE

VRILLES

Cet avion est autorisé pour la vrille. Cependant, un entraînement d'entrées et de sorties de vrille avec un instructeur familiarisé avec les caractéristiques de la vrille de l'avion F 152 est obligatoire avant de tenter toute manœuvre de vrille.

Les vrilles sont interdites lorsque le siège enfant ainsi que la soute à bagages sont occupés. Lors des vrilles, s'assurer que la ceinture de sécurité et le harnais sont correctement ajustés et que tous les équipements sont bien fixés.

En solo, la ceinture de sécurité et le harnais du siège copilote doivent être enclenchés.

Il est recommandé d'effectuer l'entrée des vrilles à une altitude telle que la récupération se fasse à 4000 ft (1220 m) au-dessus du sol. Il faut compter au moins 1000 ft (305 m) de perte d'altitude à la récupération après un tour de vrille et au moins le double pour 6 tours de vrille.

D'après ce qui précède, l'altitude de 6000 ft (1830 m) est conseillée pour l'entraînement des vrilles de 6 tours. Dans tous les cas, la hauteur minimale de l'avion à la récupération ne devra pas être inférieure à 1500 ft (460 m) au-dessus du sol. Noter que l'entrée des vrilles à hautes altitudes offre un champ de vue plus grand permettant au pilote de mieux s'orienter.

Quelle que soit la manière d'entrer en vrille et le nombre de tours à effectuer, appliquer la technique suivante pour en sortir :

1. Vérifier que la manette des gaz est en position de ralenti et que la commande de gauchissement est au neutre.
2. Pousser à fond et maintenir le palonnier dans le sens opposé de la rotation.
3. Dès que le palonnier est en butée, repousser vivement le volant vers l'avant d'un angle suffisant pour faire cesser le décrochage. Dans le cas de centrage arrière, il se peut que la commande de profondeur doive être mise à plein piqué pour garantir une ressource optimale.

4. Maintenir les commandes dans cette position jusqu'à l'arrêt de la rotation, un relâchement prématuré peut retarder la ressource.
5. Dès que la rotation s'arrête, mettre le palonnier au neutre et redresser le piqué en effectuant une ressource modérée.

NOTA

En cas de désorientation empêchant la détermination visuelle du sens de rotation, ce dernier peut se déterminer par confrontation de la maquette de coordinateur de virage ou de l'aiguille du contrôleur de virage.

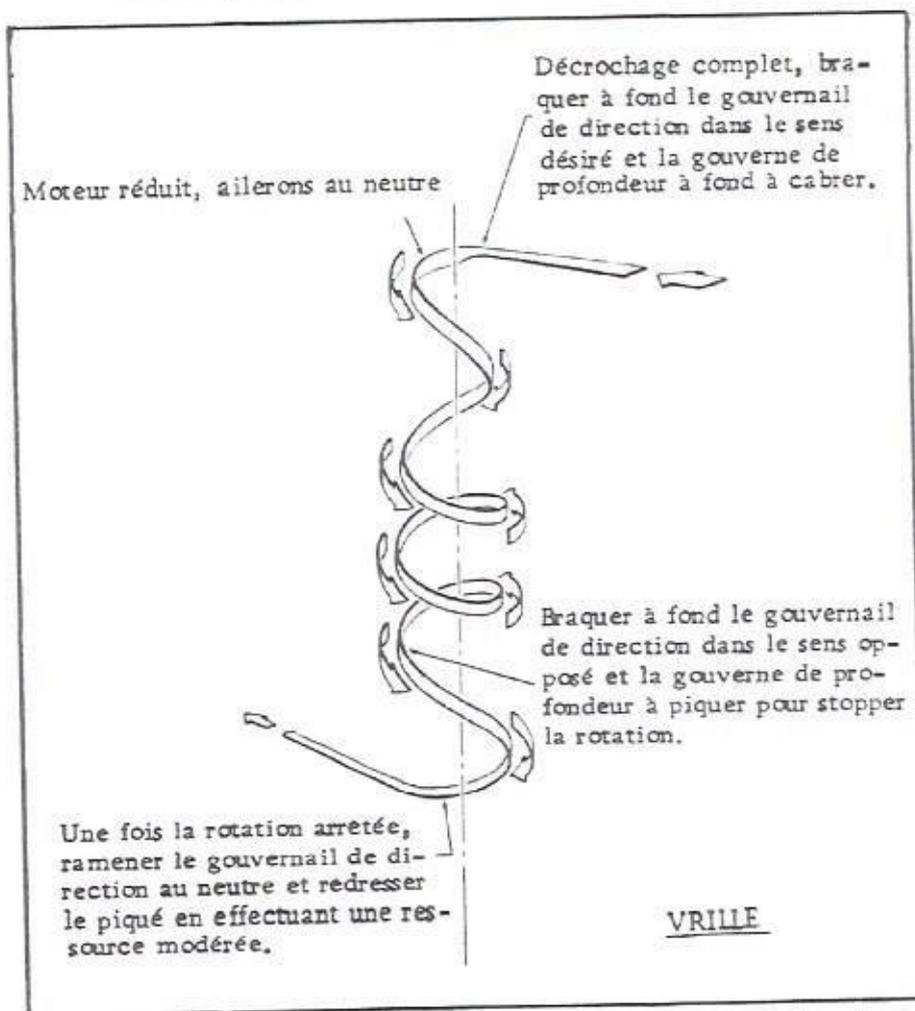


Figure 4-9

Le mouvement de rotation, particulièrement au cours des vrilles prolongées, peut varier d'un avion à un autre du fait des différences de masse et de réglages. Cependant, la procédure ci-dessus de sortie de vrille reste applicable. Les vrilles volontaires volets sortis sont interdites car les grandes vitesses pouvant être atteintes à la récupération endommageraient la structure des volets hypersustentateurs de l'avion.

SECTION 5

AVERTISSEMENT

Les tableaux figurés dans les pages suivantes ressortent d'essais réels effectués avec un appareil en excellentes conditions de vol. Ils seront appréciés dans la préparation des vols ; il sera cependant conseillé de prévoir une ample marge de sécurité concernant la réserve d'essence à l'arrivée, étant donné que les chiffres indiqués ne tiennent pas compte du vent, des erreurs de navigation, de la technique du pilotage, du point fixe, montée etc... Tous ces éléments doivent être considérés lors de l'estimation de la réserve prévue par les règlements. Ne pas oublier que la distance franchissable est accrue par l'utilisation d'un régime moins élevée.

Souvenez-vous que toutes ces informations sont données à partir de l'atmosphère standard.

VENT LIMITE PLEIN TRAVERS DEMONTRE

Vent limite plein travers au décollage : 22 km/h - 12 kt - 14 MPH.
Vent limite plein travers à l'atterrissage : 22 km/h - 12 kt - 14 MPH.

5.2

TABLEAU DE CORRECTION ANEMOMETRIQUE											
VOLETS RENTRES											
VI km/h	74	93	111	130	148	167	185	204	222	241	259
VC km/h	85	98	111	128	145	163	180	198	217	235	252
VI kt	40	50	60	70	80	90	100	110	120	130	140
VC kt	46	53	60	69	78	88	97	107	117	127	136
VI MPH	46	58	69	81	92	104	115	127	138	150	161
VC MPH	53	61	69	79	90	101	112	123	135	146	157
VOLETS SORTIS 10°											
VI km/h	74	93	111	130	148	158					
VC km/h	82	96	113	130	148	156					
VI kt	40	50	60	70	80	85					
VC kt	44	52	61	70	80	84					
VI MPH	46	58	69	81	92	98					
VC MPH	51	60	70	81	92	97					
VOLETS SORTIS 30°											
VI km/h	74	93	111	130	148	158					
VC km/h	80	95	113	132	152	161					
VI kt	40	50	60	70	80	85					
VC kt	43	51	61	71	82	87					
VI MPH	46	58	69	81	92	98					
VC MPH	49	59	70	82	94	100					

Figure S-1

VITESSES INDIQUEES DE DECROCHAGE - MOTEUR REDUIT				
MASSE MAXIMALE 758 kg CONFIGURATION	ANGLE D'INCLINAISON			
	0°	30°	45°	60°
VOLETS 0°	74 km/h 40 kt 46 MPH	80 km/h 43 kt 49 MPH	89 km/h 48 kt 55 MPH	106 km/h 57 kt 66 MPH
VOLETS 10°	74 km/h 40 kt 46 MPH	80 km/h 43 kt 49 MPH	89 km/h 48 kt 55 MPH	106 km/h 57 kt 66 MPH
VOLETS 30°	65 km/h 35 kt 40 MPH	70 km/h 38 kt 44 MPH	78 km/h 42 kt 48 MPH	91 km/h 49 kt 56 MPH

Figure 5-2

PERFORMANCES

Masse maximale autorisée

Vitesse

Vitesse maximale au niveau de la mer

Vitesse de croisière à 8000 pieds et 75 % de la puissance nominale

Croisière

Mélange appauvri recommandé qui tient compte de la quantité de carburant nécessaire pour le démarrage du moteur, le roulage, le décollage, la montée et une réserve de 45 minutes à 45 % de la puissance

A 8000 pieds, 75 % de la puissance nominale et 93 l (24,5 US Gal) de carburant utilisable

Distance franchissable
Autonomie

648 km - 350 NM
3,4 h

A 8000 pieds, 75 % de la puissance nominale et 142 l (37,5 US Gal) de carburant utilisable

Distance franchissable
Autonomie

1074 km - 580 NM
5,5 h

A 10000 pieds et 93 l (24,5 US Gal) de carburant utilisable

Distance franchissable
Autonomie

769 km - 415 NM
5,2 h

A 10000 pieds et 142 l (37,5 US Gal) de carburant utilisable

Distance franchissable
Autonomie

1 278 km - 690 NM
8,7 h

CARACTERISTIQUES

758 kg

204 km/h - 110 kt - 127 MPH

198 km/h - 107 kt - 123 MPH

Plafond pratique

Décollage
Roulement
Distance de franchissement des 15 m

Atterrissage
Roulement
Distance avec franchissement des 15 m

Masse à vide
Avec réservoirs «standard»
Avec réservoirs «long range»

Bagages

Charge alaire

Charge à l'unité de puissance

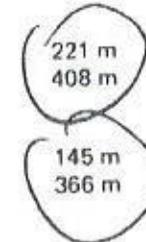
Capacité des réservoirs d'essence
Total - Réservoirs «standard»
Total - Réservoirs «long range»

Capacité réservoir d'huile

Hélice : Pas fixe (diamètre)

Moteur : LYCOMING O-235-L2C · 110 BHP · 82 kW à 2550 t/mn

4481 m - 14700 pieds



490 kg
492 kg

54 kg

51 kg/m²

9,24 kg/kW

26 US Gallons - 98 litres
39 US Gallons - 148 litres

6 qts - 6 litres

1,752 m

DISTANCE DE DECOLLAGE														TERRAIN COURT	
CONDITIONS : Volets 10° - Plein gaz avant le lâcher des freins - Piste en dur sèche et de niveau - Vent nul.															
Masse maxi kg	V I		Altitude Pression		0° C		10° C		20° C		30° C		40° C		
	Rota- tion	Passage 15 m	ft	m	Rou- lement m	Passage 15 m m									
758	93 km/h	100 km/h	Niveau de mer		195	363	212	393	230	424	247	456	267	489	
			1000	305	215	399	233	433	251	466	271	501	293	539	
			2000	610	236	440	256	477	277	515	299	555	322	597	
	50 kt	54 kt	3000	914	261	488	282	527	305	570	329	616	355	666	
			4000	1219	287	541	311	585	335	634	363	686	392	744	
			5000	1524	317	600	343	652	370	707	401	770	433	838	
	58 MPH	62 MPH	6000	1829	349	671	379	730	410	796	443	870	479	952	
			7000	2134	387	753	419	824	454	902	492	992	532	1094	
			8000	2438	428	853	465	939	504	1035	547	1148	591	1279	

NOTA : 1. Procédure de décollage à performances maximales décrite en section 4.
 2. Si la piste est au-dessus de 3000 ft - 914 m, appauvrir le mélange avant le décollage pour obtenir le régime maximum à plein gaz lors du point fixe.
 3. Diminuer les distances de 10 % par tranche de 16,5 km/h - 9 kt - 10,5 MPH de vent debout. Par vent arrière jusqu'à 18,5 km/h - 10 kt - 11,5 MPH, majorer les distances de 10 % par tranche de 3,5 km/h - 2 kt - 2,5 MPH.
 4. En cas de décollage sur piste en herbe sèche, majorer les distances de 15 % de celles de roulement.

Figure 5-4

TAUX DE MONTEE MAXIMUM													
CONDITIONS : Volets rentrés - Plein gaz - Mélange appauvri au-dessus de 3000 ft - 914 m pour obtenir un régime maximum.													
Masse kg	Altitude Pression		V I de montée			TAUX DE MONTEE							
	ft	m	km/h	kt	MPH	- 20° C		0° C		20° C		40° C	
						ft/mn	m/s	ft/mn	m/s	ft/mn	m/s	ft/mn	m/s
758	Niveau mer		124	67	77	835	4,24	765	3,88	700	3,55	630	3,20
	2000	610	122	66	76	735	3,73	670	3,40	600	3,04	535	2,71
	4000	1219	120	65	75	635	3,22	570	2,89	505	2,56	445	2,26
	6000	1829	117	63	73	535	2,71	475	2,41	415	2,10	355	1,80
	8000	2438	115	62	71	440	2,23	380	1,93	320	1,62	265	1,34
	10000	3048	113	61	70	340	1,72	285	1,44	230	1,16	175	0,88
	12000	3658	111	60	69	245	1,24	190	0,96	135	0,68	85	0,43

Figure 5-5

5.7

TEMPS, CONSOMMATION ET DISTANCE DE MONTEE TAUX DE MONTEE MAXIMUM												
CONDITIONS : Volets rentrés - Plein gaz - Température standard - Vent nul.												
Masse kg	Altitude Pression		Tempé- rature ° C	VI de montée		Taux de montée		Du niveau de la mer				
	ft	m		km/h	kt	ft/mn	m/s	Temps mn	Consommation		Distance	
									US. Gal	l.	NM	km
758	Niveau de mer		15	124	67	715	3,63	0	0	0	0	0
	1000	305	13	122	66	675	3,42	1	0,2	0,8	2	4
	2000	610	11	122	66	630	3,20	3	0,4	1,5	3	6
	3000	914	9	120	65	590	2,99	5	0,7	2,6	5	9
	4000	1219	7	120	65	550	2,79	6	0,9	3,4	7	13
	5000	1524	5	119	64	505	2,56	8	1,2	4,5	9	17
	6000	1829	3	117	63	465	2,36	10	1,4	5,3	12	22
	7000	2134	1	117	63	425	2,15	13	1,7	6,4	14	26
	8000	2438	- 1	115	62	380	1,93	15	2,0	7,6	17	31
	9000	2743	- 3	115	62	340	1,72	18	2,3	8,7	21	39
	10000	3048	- 5	113	61	300	1,52	21	2,6	9,8	25	46
	11000	3353	- 7	113	61	255	1,29	25	3,0	11,4	29	54
12000	3658	- 9	111	60	215	1,09	29	3,4	12,9	34	63	

NOTA : 1. Ajouter 0,8 US Gal - 3,0 l. de carburant pour le démarrage, roulage et décollage.
 2. Mélange appauvri au-dessus de 3000 ft - 914 m pour obtenir un régime maximum.
 3. Majorer le temps, la consommation et la distance de 10 % par tranche de 10° C supérieure à la température standard à l'altitude considérée.

Figure 5-6

Page laissée intentionnellement
blanche

PERFORMANCES DE CROISIERE

CONDITIONS : Masse maximale : 758 kg - Mélange appauvri recommandé.
 Ces performances sont calculées avec carénages de roues qui améliorent les vitesses de 3,5 km/h - 2 kt - 2,5 MPH environ.

Altitude Pression		Régime t/mn	20° C AU DESSOUS DE LA TEMPERATURE STD						TEMPERATURE STANDARD						20° C AU DESSUS DE LA TEMPERATURE STD					
			% Puis- sance	Vitesse propre			Consom- mation heure		% Puis- sance	Vitesse propre			Consom- mation heure		% Puis- sance	Vitesse propre			Consom- mation heure	
				km/h	kt	MPH	US Gal	l		km/h	kt	MPH	US Gal	l		km/h	kt	MPH	US Gal	l
ft	m																			
2000	610	2400	-	-	-	-	-	-	75	187	101	116	6,1	23,0	70	187	101	116	5,7	21,6
		2300	71	180	97	112	5,7	21,6	66	178	96	110	5,4	20,4	63	176	95	109	5,1	19,3
		2200	62	170	92	106	5,1	19,3	59	169	91	105	4,8	18,2	56	167	90	104	4,6	17,4
		2100	55	161	87	100	4,5	17,0	53	159	86	99	4,3	16,3	51	158	85	98	4,2	15,9
		2000	49	150	81	93	4,1	15,5	47	148	80	92	3,9	14,8	46	146	79	91	3,8	14,4
4000	1219	2450	-	-	-	-	-	-	75	191	103	119	6,1	23,0	70	189	102	117	5,7	21,6
		2400	76	189	102	117	6,1	23,0	71	187	101	116	5,7	21,6	67	185	100	115	5,4	20,4
		2300	67	178	96	110	5,4	20,4	63	176	95	109	5,1	19,3	60	176	95	109	4,9	18,5
		2200	60	169	91	105	4,8	18,2	56	167	90	104	4,6	17,4	54	165	89	102	4,4	16,7
		2100	53	159	86	99	4,4	16,7	51	158	85	98	4,2	15,9	49	156	84	97	4,0	15,1
		2000	48	150	81	93	3,9	14,8	46	148	80	92	3,8	14,4	45	145	78	90	3,7	14,0

6000 1829	2500	-	-	-	-	-	-	75	195	105	121	6,1	23,0	71	193	104	120	5,7	21,6
	2400	72	187	101	116	5,8	22,0	67	185	100	115	5,4	20,4	64	183	99	114	5,2	19,7
	2300	64	178	96	110	5,2	19,7	60	176	95	109	4,9	18,5	57	174	94	108	4,7	17,8
	2200	57	167	90	104	4,6	17,4	54	165	89	102	4,4	16,7	52	163	88	101	4,3	16,3
	2100	51	158	85	98	4,2	15,9	49	156	84	97	4,0	15,1	48	154	83	96	3,9	14,8
	2000	46	148	80	92	3,8	14,4	45	146	79	91	3,7	14,0	44	143	77	89	3,6	13,6
8000 2438	2550	-	-	-	-	-	-	75	198	107	123	6,1	23,0	71	196	106	122	5,7	21,6
	2500	76	195	105	121	6,2	23,5	71	193	104	120	5,8	22,0	67	191	103	119	5,4	20,4
	2400	68	185	100	115	5,5	20,8	64	183	99	114	5,2	19,7	61	181	98	113	4,9	18,5
	2300	61	176	95	109	5,0	18,9	58	174	94	108	4,7	17,8	55	172	93	107	4,5	17,0
	2200	55	167	90	104	4,5	17,0	52	165	89	102	4,3	16,3	51	161	87	100	4,2	15,9
	2100	49	156	84	97	4,1	15,5	48	154	83	96	3,9	14,8	46	152	82	94	3,8	14,4
10000 3048	2500	72	195	105	121	5,8	22,0	68	191	103	119	5,5	20,8	64	191	103	119	5,2	19,7
	2400	65	183	99	114	5,3	20,0	61	182	98	113	5,0	18,9	58	180	97	112	4,8	18,2
	2300	58	174	94	108	4,7	17,8	56	172	93	107	4,5	17,0	53	170	92	106	4,4	16,7
	2200	53	165	89	102	4,3	16,3	51	163	88	101	4,2	15,9	49	159	86	99	4,0	15,1
	2100	48	154	83	96	4,0	15,1	46	152	82	94	3,9	14,8	45	150	81	93	3,8	14,4
12000 3658	2450	65	187	101	116	5,3	20,0	62	185	100	115	5,0	18,9	59	183	99	114	4,8	18,2
	2400	62	183	99	114	5,0	18,9	59	180	97	112	4,8	18,2	56	178	96	110	4,6	17,4
	2300	56	172	93	107	4,6	17,4	54	170	92	106	4,4	16,7	52	169	91	105	4,3	16,3
	2200	51	163	88	101	4,2	15,9	49	161	87	100	4,1	15,5	48	158	85	98	4,0	15,1
	2100	47	152	82	94	3,9	14,8	45	150	81	93	3,8	14,4	44	146	79	91	3,7	14,0

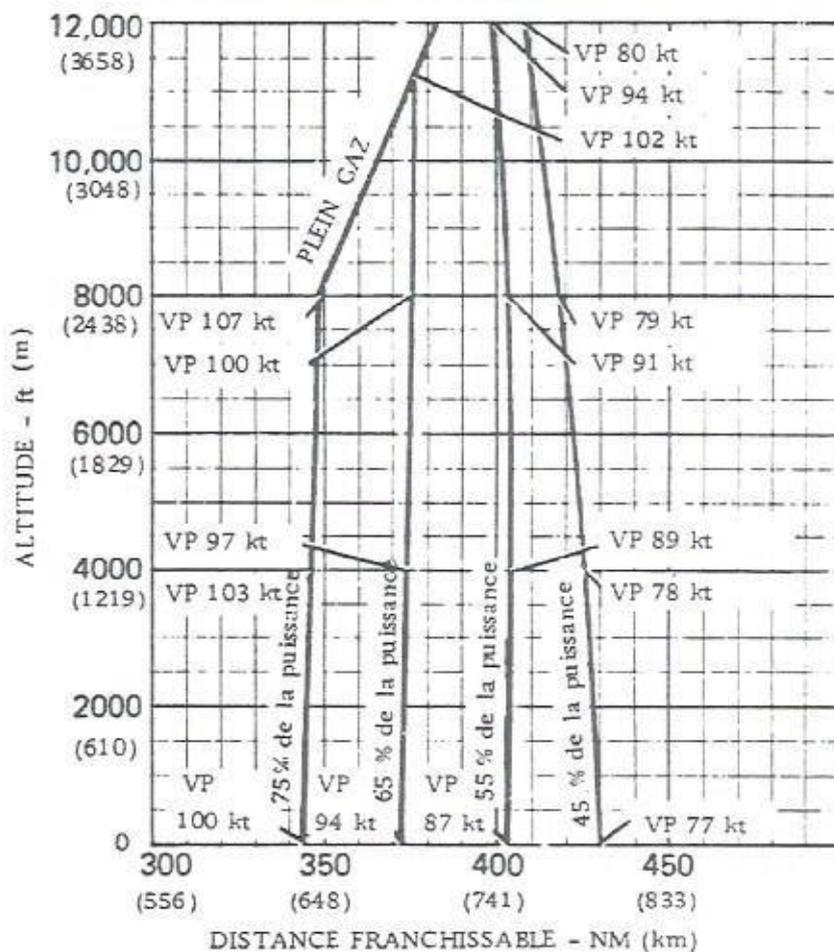
Figure 5-7

S.11

DISTANCE FRANCHISSABLE

45 minutes de réserve - 24,5 US Gal - 93 l de carburant utilisable.

CONDITIONS : 758 kg - Mélange appauvri recommandé pour la croisière
Température standard - Vent nul.



NOTA :

1. Ce graphique tient compte de la quantité de carburant nécessaire au démarrage du moteur, roulage, décollage et montée. Il tient compte aussi de la distance durant la montée comme le montre la fig. 5-6.
2. La réserve de carburant égale à 2,8 US Gal - 10,6 l est basée sur 45 mn de vol à 45 % de la puissance.
3. Ces performances sont calculées avec carénages de roues qui améliorent les vitesses de 3,5 km/h - 2 kt - 2,5 MPH environ.

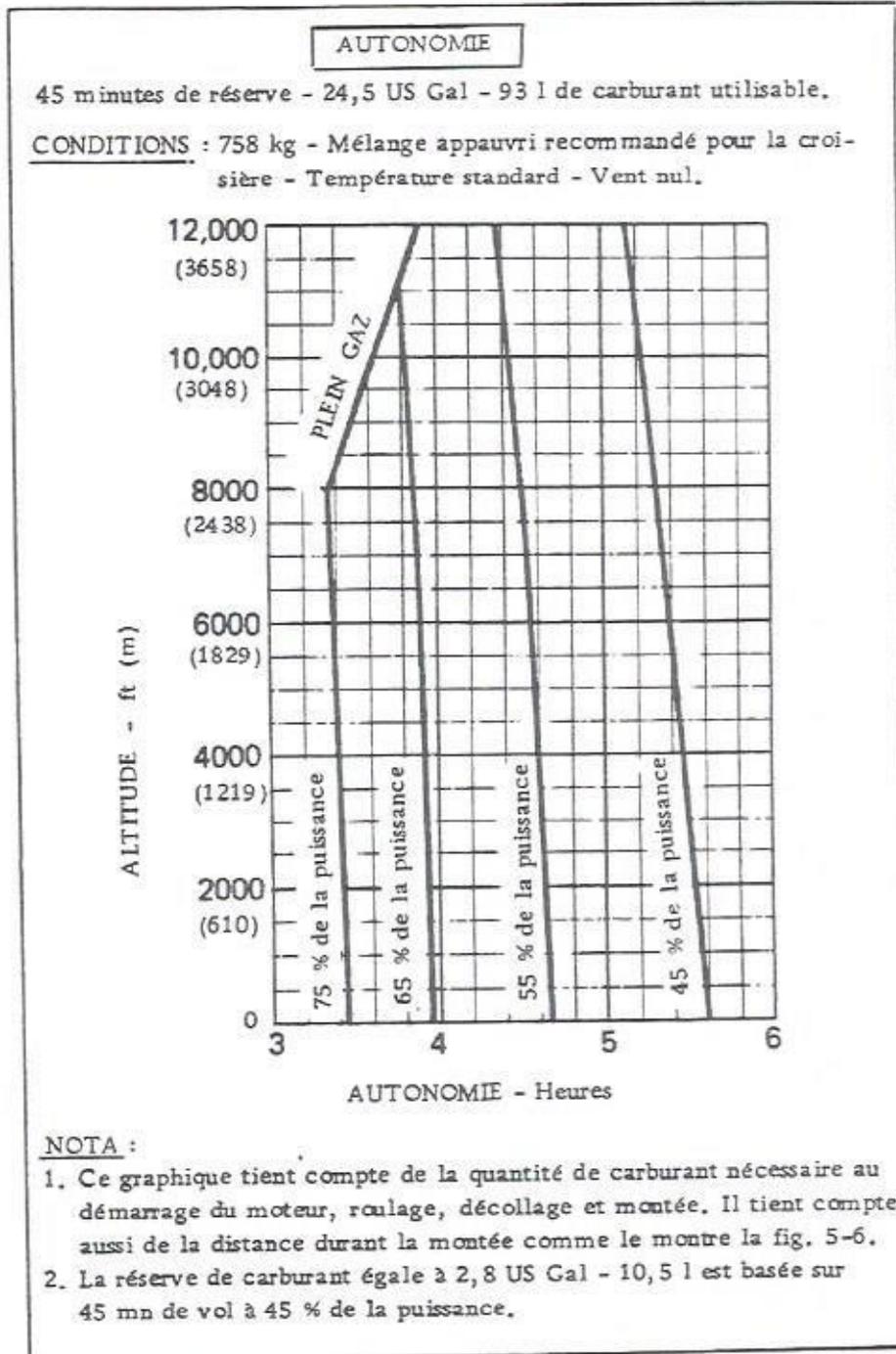
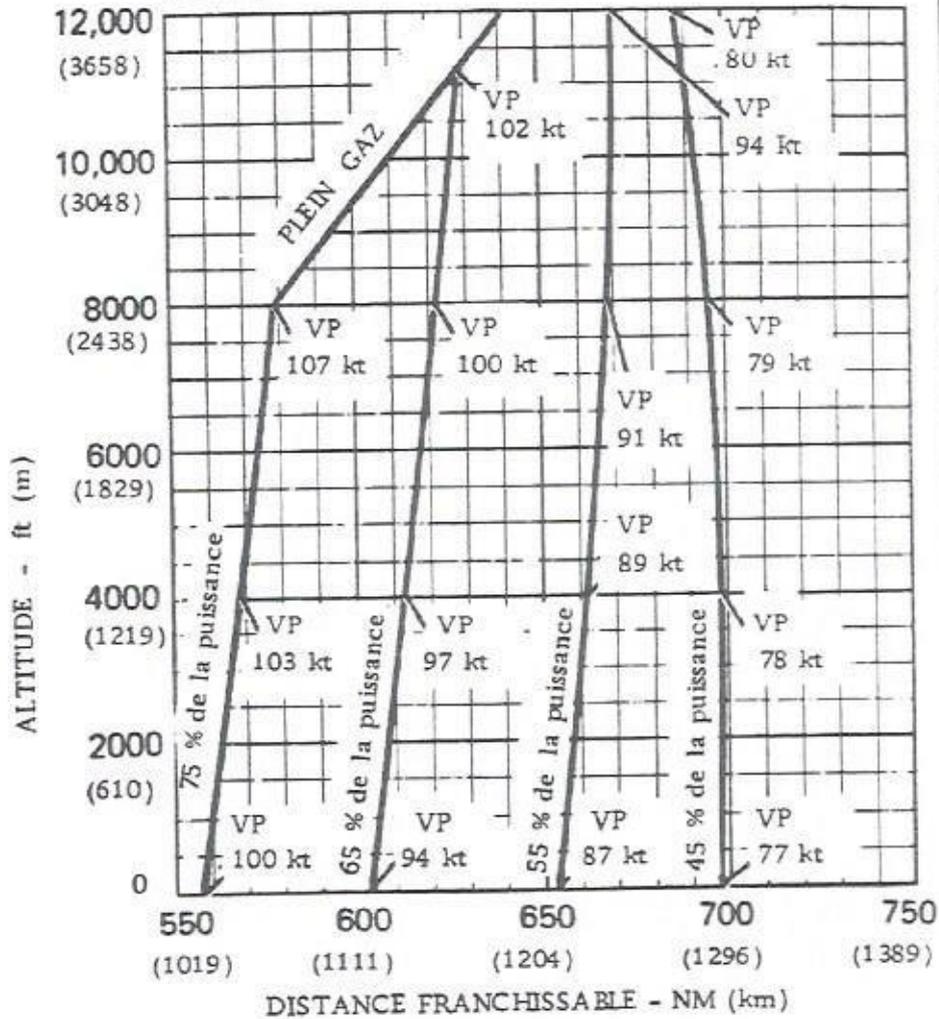


Figure 5-9

DISTANCE FRANCHISSABLE

45 minutes de réserve - 37,5 US Gal - 142 l de carburant utilisable,

CONDITIONS : 758 kg - Mélange appauvri recommandé pour la croisière
Température standard - Vent nul.



NOTA :

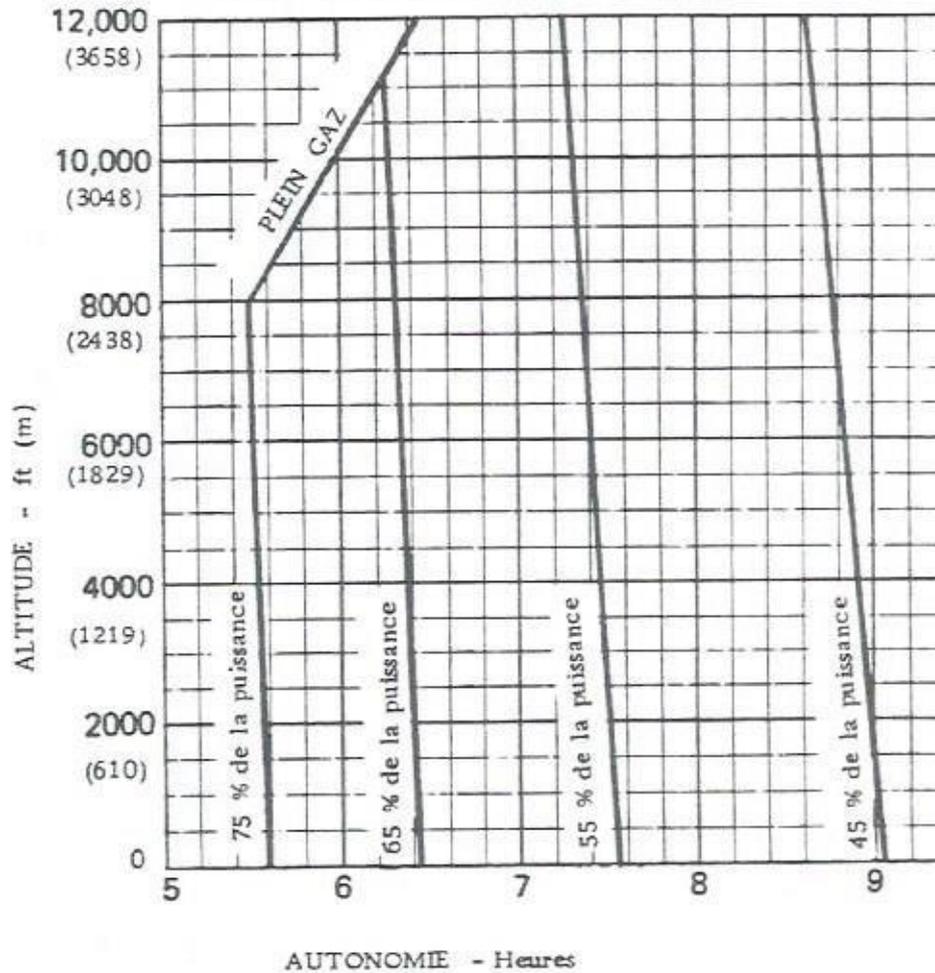
1. Ce graphique tient compte de la quantité de carburant nécessaire au démarrage du moteur, roulage, décollage et montée. Il tient compte aussi de la distance durant la montée comme le montre la fig. 5-6.
2. La réserve de carburant égale à 2,8 US Gal - 10,6 l est basée sur 45 mn de vol à 45 % de la puissance.
3. Ces performances sont calculées avec carénages de roues qui améliorent les vitesses de 3,5 km/h - 2 kt - 2,5 MPH environ.

Figure 5-10

AUTONOMIE

45 minutes de réserve - 37,5 US Gal - 142 l de carburant utilisable.

CONDITIONS : 758 kg - Mélange appauvri recommandé pour la croisière - Température standard - Vent nul.



NOTA :

1. Ce graphique tient compte de la quantité de carburant nécessaire au démarrage du moteur, roulage, décollage et montée. Il tient compte aussi de la distance durant la montée comme le montre la figure 5-6.
2. La réserve de carburant égale à 2,8 US Gal - 10,6 l est basée sur 45 mn de vol à 45 % de la puissance.

Figure 5-11

S.16

PERFORMANCES D'ATTERRISSAGE - TERRAIN COURT

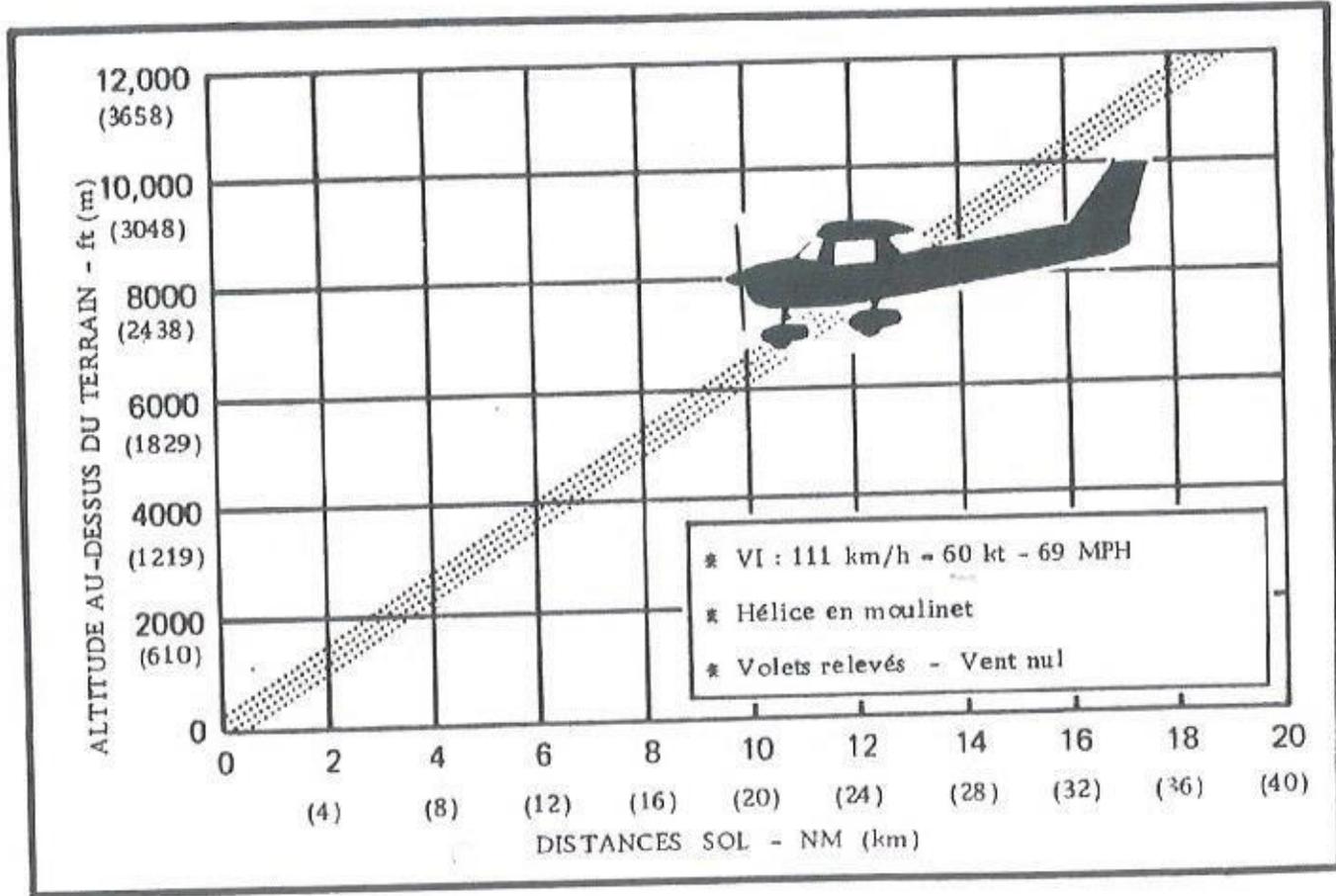
CONDITIONS : Volets 30° - Freinage maximum - Moteur réduit - Piste en dur sèche et de niveau - Vent nul.

Masse lbs (kg)	Vitesse indiquée avant obst, 15m km/h kt MPH	Altitude Pression		0° C		10° C		20° C		30° C		40° C		m ft m ft m ft m ft
		m	ft	Course au sol	Distance totale passage 15 m									
1670 (758)	100	Niveau mer		137 450	354 1160	142 465	361 1185	148 485	370 1215	152 500	378 1240	157 515	386 1265	
	54	305	1000	142 465	361 1185	148 485	370 1215	152 500	378 1240	158 520	387 1270	163 535	395 1295	
	62	610	2000	148 485	370 1215	152 500	378 1240	158 520	387 1270	163 535	396 1300	169 555	405 1330	
		914	3000	152 500	378 1240	158 520	388 1275	165 540	398 1305	171 560	407 1335	175 575	415 1360	

			158	388	165	398	171	407	177	418	183	427	m
	1219	4000	520	1275	540	1305	560	1335	580	1370	600	1400	ft
			165	398	171	407	177	418	183	427	189	437	m
	1524	5000	540	1305	560	1335	580	1370	600	1400	620	1435	ft
			171	408	177	418	184	430	190	439	197	450	m
	1829	6000	560	1340	580	1370	605	1410	625	1440	645	1475	ft
			178	419	184	430	190	439	198	451	204	462	m
	2134	7000	585	1375	605	1410	625	1440	650	1480	670	1515	ft
			184	430	192	442	198	451	206	463	212	474	m
	2438	8000	605	1410	630	1450	650	1480	675	1520	695	1555	ft
<p>NOTA : 1. Procédure d'atterrissage décrite en section 4. 2. Diminuer les distances de 10 % par tranche de 16,5 km/h - 9 kt - 10,5 MPH de vent debout. Par vent arrière jusqu'à 18,5 km/h - 10 kt - 11,5 MPH, majorer les distances de 10 % par tranche de 3,5 km/h - 2 kt - 2,5 MPH. 3. En cas d'atterrissage sur piste en herbe sèche, majorer les distances de 45 % de celles de roulement.</p>													

Figure 5-12

Figure S-13



SECTION 6

ENTRETIEN COURANT

Pour permettre de les consulter rapidement et facilement, les quantités, ingrédients et spécifications des éléments d'entretien courant (carburant, huile par exemple) sont indiqués dans les pages suivantes.

En plus de la VISITE EXTERIEURE décrite dans la section 4, EXECUTER les opérations d'entretien courant, de visite et d'essais décrites dans le "SERVICE MANUAL" ("MANUEL D'ENTRETIEN"). Ce dernier précise tous les points nécessitant un entretien aux diverses périodicités : 50, 100 et 200 heures, ainsi que des opérations d'entretien courant de visite et/ou d'essais selon des périodicités spéciales.

Les concessionnaires assurent toutes les opérations d'entretien courant, de visite et d'essais conformément aux procédures du "SERVICE MANUAL" ("MANUEL D'ENTRETIEN"). Il est recommandé à l'exploitant de contacter son concessionnaire et prévoir l'entretien de l'avion aux périodicités recommandées.

Le programme d'entretien progressif établi par le constructeur a pour objectif principal de vérifier que ces exigences sont satisfaites aux périodicités exigées pour cadrer avec sa visite ANNUELLE ou de 100 HEURES telle qu'elle était prévue antérieurement. Selon les divers types d'utilisation en vol, les services aéronautiques peuvent exiger d'autres opérations d'entretien, d'autres visites ou essais.

En ce qui concerne ces problèmes, les exploitants se mettront en rapport avec les Services Officiels Français.

HUILE MOTEUR

L'avion a été livré avec de l'huile moteur anti-corrosion. Si durant les premières 25 heures, de l'huile doit être ajoutée, n'utiliser que de l'huile minérale ordinaire avion (non détergente) conformément à la spécification n° MIL-L-6082. Cette même huile sera utilisée pendant les premières 50 heures ou jusqu'à ce que la consommation d'huile soit stabilisée. Les viscosités recommandées en fonction des températures extérieures sont les suivantes :

SAE 50 au-dessus de 16° C
SAE 40 entre - 1° C et 32° C
SAE 30 entre - 18° C et 21° C
SAE 20 au-dessous de - 12° C

Après les 50 premières heures ou la stabilisation de la consommation d'huile, de l'huile détergente sans cendre conforme à la Spécification MIL-L-22851 devra obligatoirement être utilisée. Les viscosités recommandées en fonction des températures extérieures sont les suivantes.

SAE 40 ou SAE 50 au-dessus de 16° C
SAE 40 entre - 1° C et 32° C
SAE 30 ou SAE 40 entre - 18° C et 21° C
SAE 30 au-dessous de - 12° C

CAPACITE DU CARTER D'HUILE : 6 qts - 5,7 l

Ne pas utiliser le moteur avec moins de 4 qts (3,8 l). Pour réduire les pertes d'huile au reniflard, remplir jusqu'à 5 qts (4,8 l) pour les vols normaux de moins de 3 heures. Pour les vols plus longs, faire le plein à 6 qts (5,7 l). Les quantités indiquées ci-dessus correspondent aux niveaux indiqués sur la jauge. Si l'avion est équipé d'un filtre à huile ajouter 1 qt (0,9 l) supplémentaire lors de la vidange et changement du filtre.

VIDANGE D'HUILE ET REMPLACEMENT DU FILTRE A HUILE

Après les 25 premières heures de fonctionnement, vidanger le carter et le radiateur d'huile moteur et nettoyer le tamis de refoulement d'huile. Si un filtre à huile optionnel est installé, remplacer le filtre. Faire le plein avec de l'huile minérale ordinaire et la changer par de l'huile dispersante après 50 heures de fonctionnement. Sur les avions non équipés d'un filtre à huile optionnel, vidanger l'huile du carter et du radiateur et nettoyer le tamis de refoulement toutes les 50 heures.

Sur les avions équipés d'un filtre à huile optionnel, porter la vidange d'huile à 100 heures à condition que le filtre soit remplacé toutes les 50 heures.

En tout état de cause si les 50 heures ne sont pas effectués dans un délai de 6 mois, exécuter la vidange.

Réduire cette période si utilisation prolongée en pays froids, régions sablonneuses ou vols de courtes durées ou à faibles régimes.

CARBURANT

INDICE D'OCTANE : Essence Aviation indice d'octane 100 LL (couleur bleue)

NOTA

Il peut être utilisé éventuellement une essence aviation indice 100 (ancienne appellation 100/130 de couleur verte) à faible teneur en plomb limitée à 4,5 cm³ par gallon.

CAPACITE DE CHAQUE RESERVOIR STANDARD : 49 litres - 13 US Gal.

CAPACITE DE CHAQUE RESERVOIR GRAND RAYON D'ACTION :
74 litres - 19,5 US Gal.

NOTA

En raison de l'intercommunication, vérifier les réservoirs pour s'assurer de la capacité maximale de carburant lors du remplissage.

ATTERRISSEUR

GONFLAGE PNEU AV : 5,00 x 5 - 4 plis - 2,10 bar - 30 psi

GONFLAGE PNEU AR : 6,00 x 6 - 4 plis - 1,45 bar - 21 psi

AMORTISSEUR DE ROULETTE DE NEZ

Maintenir plein de liquide hydraulique MIL-H-5606 et gonflé à l'air
à 1,40 bar - 20 psi.

MAINTENANCE

MANŒUVRES AU SOL

Les déplacements manuels de l'avion au sol s'exécutent avec plus de facilité et de sécurité en utilisant une barre de remorquage fixée à la roulette de nez. En cas de remorquage par un véhicule, ne jamais dépasser les limites de braquage de la roulette de nez de 30° de part et d'autre de l'axe, pour ne pas endommager le train. Si l'avion est tracté ou poussé sur un sol accidenté au cours de sa mise au hangar, veiller à ce que les oscillations de l'amortisseur de train avant n'engendrent pas un débattement vertical excessif de l'empennage qui risquerait d'entrer en contact avec des portes de hangar ou des structures basses. Un pneu de train avant crevé ou un amortisseur dégonflé augmente également la hauteur de l'empennage.

AMARRAGE DE L'AVION

1. Mettre le frein de parking et le blocage de volant.
2. Fixer les éclisses entre chaque aileron et volet.
3. Fixer des cordages ou des chaînes solides (320 kg de résistance à la traction) aux anneaux d'amarrage de voilure et de queue et amarrer ces cordages ou chaînes sur des ancrages de piste.
4. Installer un bloque-gouverne sur la dérive et le gouvernail de direction.
5. Installer un cache-pitot.
6. Fixer un cordage suffisamment solide à la partie visible du bati-moteur et amarrer ce cordage sur un ancrage de piste.

FENETRES ET PARE-BRISE

Les fenêtres et le pare-brise en plastique devront être nettoyés avec un produit approprié. Appliquer le produit modérément à l'aide de chiffons doux et frotter tout en exerçant une pression moyenne jusqu'à élimination complète de toute souillure. Laisser sécher le produit de

nettoyage, puis l'essuyer avec des chiffons de flanelle doux.

NOTA

Ne jamais utiliser d'essence, de benzine, d'alcool, d'acétone, de tétrachlorure de carbone, de liquide d'extinction ou anti-gel, de diluant pour peinture, de produit de nettoyage pour surfaces en verre pour le nettoyage des surfaces en plastique et risquent de le craqueler.

Laver ensuite soigneusement avec un détergent doux mélangé à beaucoup d'eau. Rincer abondamment, puis essuyer avec une peau de chamois propre et humide. Ne jamais frotter le plastique avec un chiffon sec, car cette action crée une charge d'électricité statique qui attire la poussière. Un polissage avec une bonne cire du commerce complètera l'opération de nettoyage.

Ne pas utiliser de housse en grosse toile pour protéger le pare-brise, à moins que des chutes de pluie surfondue ou de neige mouillée ne soient prévues, car une telle housse risque de rayer le plastique.

SURFACES PEINTES

Le brillant des surfaces peintes peut généralement être conservé par un lavage avec de l'eau additionnée de savon doux, suivi d'un rinçage à l'eau et d'un séchage à l'aide de chiffons propres ou d'une peau de chamois. Ne jamais utiliser de savon dur ou abrasif ou de détergents générateurs de corrosion et de rayures. Enlever les taches tenaces d'huile et de graisse avec un chiffon imbibé de White Spirit.

Une bonne cire d'entretien pour carrosseries d'automobiles pourra cependant être passée sur l'avion si jugé utile. Une couche de cire plus épaisse sur les bords d'attaque de voilure et des empennages, le capot moteur et la casserole d'hélice contribuera à réduire l'abrasion en ces parties sensibles.

Lorsque l'avion a stationné à l'extérieur par temps froid et qu'il s'avère nécessaire d'enlever des dépôts de glace avant un vol, à l'aide de liquides chimiques, utiliser un mélange à parts égales d'alcool isopropylique et d'eau. Eviter les projections de ce mélange sur le pare-brise et les fenêtres de cabine, car l'alcool attaque le plastique et risque de le craqueler.

6.0.6

HELICE

Avant chaque vol, vérifier l'absence d'entailles ; passer sur les pales un chiffon huileux afin de les débarrasser des salissures d'herbe et d'insectes. Il est vital d'adoucir aussitôt que possible les petites entailles relevées sur l'hélice, particulièrement près des extrémités et sur les bords d'attaque, car ces entailles créent des contraintes pouvant entraîner la formation de criques. Ne jamais utiliser un produit alcalin pour le nettoyage des pales ; employer du tétrachlorure de carbone.

INTERIEUR

Pour nettoyer le garnissage intérieur et le tapis de sol, utiliser un aspirateur.

Les taches de graisse peuvent être enlevées en utilisant un détachant usuel. Faire un essai au préalable sur la partie cachée de façon à étudier les réactions du solvant sur la matière. Eviter de saturer le tissu avec un solvant, celui-ci pouvant attaquer le rembourrage et la préparation interne du revêtement.

Le garnissage en "royalite", le panneau des instruments et les boutons de commande ne nécessitent qu'un nettoyage avec un chiffon humide. Les traces de graisse sur le volant de commandes de vol et les boutons de commandes seront nettoyés avec un chiffon imbibé de kérosène.

En tout état de cause, ne jamais utiliser les solvants cités au paragraphe "Entretien du pare-brise" pour les matériaux en plastique.

NOTA

Les procédures de maintenance sont détaillées dans le guide de maintenance disponible avec l'avion.

REPERTOIRE DES EQUIPEMENTS OPTIONNELS

DESIGNATION	PAGES	APPROBATION
- Trousse d'équipement d'hiver	6.1.1	
- Prise de parc	6.2.1	
- Indicateur de vitesse vraie	6.3.1	
- Clapet de vidange rapide d'huile	6.4.1	
- Pilote automatique BADIN CROUZET RG 10 B avec :	6.5.1	
- couplage directionnel } - couplage VOR }	à 6.5.3	
/		

Visa D.G.A.C.



TROUSSE D'EQUIPEMENTS D'HIVER

SECTION 1

GENERALITES

En cas d'utilisation continue à des températures constamment inférieures à -7°C , le fonctionnement du moteur sera amélioré par le montage de la trousse d'équipements d'hiver comprenant :

- deux écrans destinés à couvrir les entrées d'air latérales du capotage avant
- un isolement de reniflard de carter moteur.

NOTA

Une fois monté, cet isolement de reniflard de carter moteur peut être laissé en place et être utilisé de façon continue aussi bien par temps chaud que par temps froid.

L'installation de cet équipement n'altère pas les sections 2 à 5 du Manuel de Vol.

PRISE DE PARC

SECTION 1

GENERALITES

Une prise de parc peut être montée pour permettre l'utilisation d'une source extérieure d'énergie lors des démarrages par temps froid et pendant les opérations d'entretien assez longues des équipements électriques et électroniques.

SECTION 4

PROCEDURES NORMALES

1. Interrupteur général - "ON" ("MARCHE") juste avant de brancher la source d'alimentation électrique extérieure.

NOTA

1. Cette manoeuvre est particulièrement importante car elle permet à la batterie d'absorber les tensions transitoires qui risqueraient d'endommager les transistors des équipements électroniques.
2. Les circuits de batterie et d'alimentation extérieures ont été étudiés afin d'éliminer complètement la nécessité de shunter les bornes du contacteur de batterie pour provoquer sa fermeture afin de charger une batterie totalement "à plat". Un circuit spécial protégé par fusible est prévu dans le circuit d'alimentation extérieure pour fournir le shunt du contacteur, permettant sa fermeture lorsque l'interrupteur général est placé sur "ON" ("MARCHE"), alors que la batterie est "à plat", et que le groupe de piste est branché.

Se référer à la section 4 du mamel de vol pour les autres procédures normales.

L'installation de cet équipement n'altère pas les sections 2, 3 et du manuel de vol.

INDICATEUR DE VITESSE VRAIE

SECTION 1

GENERALITES

L'anémomètre standard peut être remplacé par un indicateur de vitesse vraie. Celui-ci possède une couronne tournante étalonnée qui s'utilise avec le cadran de l'anémomètre de la même façon qu'un Computeur de vol.

SECTION 4

PROCEDURES NORMALES

1. Pour obtenir la vitesse vraie, tourner la couronne pour aligner l'altitude pression avec la température ambiante en degrés Fahrenheit.
2. Lire ensuite la vitesse vraie sur la couronne tournante en regard de l'aiguille de l'anémomètre.

NOTA

Il ne faut pas confondre l'altitude pression avec l'altitude indiquée. L'altitude pression s'obtient en calant l'échelle barométrique de l'altimètre à "29,92" (1013 mb) et en lisant l'altitude pression sur l'altimètre. Après lecture de cette dernière, s'assurer que l'échelle barométrique de l'altimètre a bien été recalée au réglage d'origine.

Se référer à la section 4 du manuel de vol pour les autres procédures normales.

L'installation de cet équipement n'altère pas les sections 2, 3 et 5 du manuel de vol.

CLAPET DE VIDANGE RAPIDE D'HUILE

SECTION 1

GÉNÉRALITÉS

Un clapet de vidange rapide d'huile est offert en option pour remplacer le bouchon de vidange du carter d'huile. Ce clapet permet une vidange plus rapide et plus propre de l'huile moteur.

SECTION 4

PROCÉDURES NORMALES

1. Glisser une tuyauterie souple sur l'embout du clapet.
2. Placer l'autre extrémité de la tuyauterie dans un récipient approprié.
3. Pousser l'embout du clapet vers le haut jusqu'à ce qu'il se bloque en position ouverte. Des brides à ressort le maintiennent dans cette position.
4. Une fois la vidange terminée ramener le clapet en position détendue (Fermée) à l'aide d'un tournevis ou d'un outil approprié et déposer la tuyauterie de vidange.

Se référer à la Section 4 du manuel de vol pour les autres procédures normales.

L'installation de cet équipement n'altère pas les sections 2, 3 et 5 de ce manuel de vol.

PILOTE AUTOMATIQUE BADIN CROUZET RG 10 B
+ COUPLAGE DIRECTIONNEL + COUPLAGE VOR

SECTION 1

GENERALITES

A) BADIN CROUZET RG 10 B :

Ce pilote automatique a pour but de stabiliser ou commander l'avion en roulis et en lacet en agissant sur le gauchissement.

Les principaux composants sont :

- une boîte de commande
- un détecteur roulis-lacet
- un distributeur pneumatique
- deux vérins pneumatiques de commande des ailerons
- une source de dépression
- pièces mécaniques

B) COUPLAGE DIRECTIONNEL ET COUPLAGE VOR

Au dispositif ci-dessus peut être adjoint un asservissement à la fonction demandée :

- un gyro directionnel à dépression
- un coupleur de navigation "HDG (ou CAP) - VOR".

SECTION 2

LIMITATIONS

Le pilote automatique ne doit pas être utilisé pour le décollage et l'atterrissage.

Altitude minimale d'utilisation : 200 m - 656 ft.

SECTION 3

PROCEDURES D'URGENCE

PANNE DU PILOTE AUTOMATIQUE

1. Reprendre les commandes.
2. Mettre l'interrupteur "ON-OFF" ("MARCHE-ARRET") du pilote automatique sur "OFF" ("ARRET").
3. Fermer le robinet "VIDE P.A." sur planche de bord.

PANNE ELECTRIQUE

1. Elle entraine une panne du pilote automatique et peut laisser subsister des efforts à surpasser aux commandes.
2. Procéder comme indiqué ci-dessus.

SECTION 4

PROCEDURES NORMALES

AVANT DECOLLAGE

1. Boutons TURN et TRIM au neutre.
2. Inverseurs STAB - HDG sur "STAB".
3. Interrupteurs ON-OFF sur "OFF" ("ARRET").
4. Robinet VIDE P.A. - "OUVERT".
5. Indicateur de dépression - Vérifier 4,6 à 5,4 pouces de mercure.

DECOLLAGE

1. Pilote automatique sur "ARRET".

MISE EN MARCHE DU PILOTE AUTOMATIQUE

1. En tenant le volant, mettre :
 - Inverseur STAB-HDG sur "STAB".
 - Interrupteur ON-OFF sur "ON" ("MARCHE").

Puis lâcher le volant.

2. Régler le bouton TRIM pour obtenir une cadence nulle.
3. Assurer la tenue de pente de montée en pilotage manuel sans contrarier les mouvements transversaux dus au pilotage automatique.
4. Pour virer, tourner le bouton TURN à gauche "L" ou à droite "R" en fonction du virage désiré.
5. Sortie du virage : remettre le bouton TURN au neutre.
6. Le bouton TRIM doit être retouché de temps en temps pour compenser une dissymétrie aérodynamique.

NOTA

Le pilote automatique est utilisable dès son branchement, toutefois, les performances maximales sont obtenues au bout de 20 minutes à partir de la mise en marche.

FONCTION COUPLAGE AU DIRECTIONNEL

1. Afficher le cap à suivre sur la rose de mémoire du directionnel (calé d'après le compas magnétique).
2. Mettre le sélecteur HDG (ou CAP - VOR sur "HDG").
3. Mettre l'inverseur STAB-HDG sur "HDC" - l'avion rejoint le cap affiché.

NOTA

Il n'est pas nécessaire de placer l'inverseur sur "STAB" pour effectuer un changement de cap ou recalcr le Directionnel.

FONCTION COUPLAGE AU VOR

1. Afficher sur le boîtier VOR la fréquence de la station choisie.
2. Afficher le cap à suivre sur la rose de mémoire du directionnel et sur l'indicateur VOR.
3. Mettre le sélecteur HDG (ou CAP)-VOR sur "VOR".

4. Vérifier que l'inverseur STAB-BDG se trouve sur "HDG".
5. Le cap sera maintenu ou corrigé automatiquement.

NOTE

Par fort vent de travers, il est recommandé d'afficher sur le Directionnel le cap avec plus ou moins de dérive, l'affichage VOR sera facturé.

L'installation de cet équipement n'affecte pas la section 5 de ce Manuel de Vol.