

19, rue de l'Aviation 21121 DAROIS FRANCE): (33) 03 80 35 60 62 Fax: (33) 03 80 35 60 63

Exploitation REF: MEXNO0101

Manuel de vol MCR SPORTSTER

| N° d'exemplaire | |
|-----------------|--|
|-----------------|--|

Edition de base:

| Pages | Date | Rédigé par | Visa | Vérifié par | Visa |
|-------|----------|-------------|------|-------------|------|
| 37 | 03/04/02 | N. BOUCHOUT | | C. BELIN | |

Mise à jour:

| 17,34 | 24/07/02 | C. BELIN | N. BOUCHOUT |
|-------|----------|-------------|-------------|
| 13 | 14/11/02 | N. BOUCHOUT | C. BELIN |
| 15 | 19/02/03 | N. BOUCHOUT | C. BELIN |
| 13 | 28/03/03 | N. BOUCHOUT | C. BELIN |
| 27-29 | 25/08/03 | N. BOUCHOUT | C. BELIN |
| 16 | 15/01/04 | N. BOUCHOUT | C. BELIN |
| 36 | 20/04/04 | N. BOUCHOUT | C. BELIN |
| 36 | 06/01/05 | N. MAHUET | C. BELIN |
| | | | |

Date: 11/01/05

0. AVERTISSEMENT

CE DOCUMENT EST DONNE A TITRE INDICATIF. IL EST DE LA RESPONSABILITE DE CHAQUE PROPRIETAIRE DE VERIFIER LA CONFORMITE DES DONNEES PAR RAPPORT A SA MACHINE.

1. MANUEL DE VOL

| Modèle: | MCR SPORTSTER |
|------------------------------------------------------------------------|--------------------|
| N° de série: | |
| Enregistrement: | |
| N° du document : | |
| Date de publication: | |
| Les pages identifiées par "Appr." sont approuvées par : | |
| Signature : | |
| Autorité : | |
| Cachet: | |
| Date d'origine de l'approbation: | |
| Certaines rubriques doivent être remplis par le monteur en fonction de | e sa configuration |

CET AVION DOIT ETRE UTILISE CONFORMEMENT AUX INFORMATIONS ET LIMITATIONS CONTENUES DANS LE PRESENT DOCUMENT

CET AVION A ETE REALISE A PARTIR D'UN KIT.

SON UTILISATION A BUT LUCRATIF EST INTERDITE.

IL EST DE LA RESPONSABILITE DE L'UTILISATEUR DE SE CONFORMER A LA REGLEMENTATION EN VIGUEUR POUR CE TYPE DE MACHINE ET D'INFORMER SES PASSAGERS DE CE REGIME DE NAVIGABILITE RESTREINT.

CE MANUEL DE VOL A ETE ETABLI SELON LA REGLEMENTATION FRANÇAISE.

exacte en instrumentation, moteur et hélice.

1.1. ENREGISTREMENT DES REVISIONS

Toute révision du présent document, sauf les données de pesage réelles , doit être enregistrée dans le tableau suivant et dans tous les cas de Sections Approuvées, visée et approuvée par l'Autorité de Navigabilité responsable.

Le texte nouveau ou amendé dans les pages révisées sera indiqué par une ligne noire verticale dans la marge gauche et le N° de la révision et la date seront indiqués dans le bas à gauche de la page.

| Révision N° | Section Affectée | Pages Affectées | Date | Approbatio n | Date | Date d'insertion | Signature |
|----------------|---------------------|--------------------|------|-----------------|------|------------------|-----------|
| | | | | | | | |
| | | | | | | | |
| | | | | | | | |
| | | | | | | | |
| | | | | | | | |
| | | | | | | | |
| | | | | | | | |

1.2. LISTE DES PAGES EN VIGUEUR

| Section | Page | Date | Section | Page | Date |
|---------|------|------|---------|------|------|
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |

| Dyn'Aéro S.A. | 19, rue de l'Aviation | 21121 DAROIS | ① (33) 03 80 35 60 62 | Fax: (33) 03 80 35 60 63 | 11/01/2005 |
|---------------|-----------------------|------------------|-----------------------|--------------------------|------------|
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| <u> </u> | Page laiss | <u>sée inter</u> | ntionnellem | ent blanche | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |

2. TABLE DES MATIERES

| 0. | AVERTISSEMENT | 2 |
|------|---------------------------------------------------|----|
| 1. | Manuel de vol | 3 |
| 1.1. | ENREGISTREMENT DES RÉVISIONS | 4 |
| 1.2. | LISTE DES PAGES EN VIGUEUR | 5 |
| 2. | TABLE DES MATIÈRES | 7 |
| 3. | GÉNÉRALITÉS | 9 |
| 3.1. | Introduction | 9 |
| 3.2. | Base de certification | 9 |
| 3.3. | AVERTISSEMENTS, ALARMES ET NOTES | 9 |
| 3.4. | Données descriptives | 10 |
| 3.5. | DÉBATTEMENT DES GOUVERNES | 10 |
| 3.6. | DESSIN AVEC TROIS VUES | 11 |
| 4. | LIMITATIONS | 13 |
| 4.1. | Introduction | 13 |
| 4.2. | VITESSE-AIR | 13 |
| 4.3. | REPÈRES DES INDICATEURS DE VITESSE-AIR | 13 |
| 4.4. | INSTALLATION MOTRICE | 14 |
| 4.5. | REPÈRES DES INSTRUMENTS DE L'INSTALLATION MOTRICE | 15 |
| 4.6. | REPÈRES DES DIFFÉRENTS INSTRUMENTS | 16 |
| 4.7. | Masse | 16 |
| 4.8. | CENTRAGE | 16 |
| 4.9. | Manoeuvres approuvées | 16 |
| 4.10 |). FACTEURS DE CHARGE DE MANOEUVRE | 16 |
| 4.11 | 1. EQUIPAGE DE VOL | 16 |
| 4.12 | 2. Types de fonctionnement | 16 |
| 4.13 | 3. Carburant | 17 |
| 4.14 | 4. Nombre maximum de sièges | 17 |
| 4.15 | 5. Pression des pneus | 17 |
| 4.16 | 6. LIMITATION MASSE DU TABLEAU DE BORD. | 17 |
| 4.17 | 7. Vol solo | 17 |
| 4.18 | 3. AUTRES LIMITATIONS | 17 |
| 4.19 | 9. PLAQUES INDICATRICES DE LIMITATIONS | 18 |
| 5. | Procédures d'urgences | 19 |
| 5.1. | Introduction | 19 |
| 5.2. | PANNE MOTEUR (GIVRAGE DU CARBURANT) | 20 |
| 5.3. | DÉMARRAGE EN L'AIR | 20 |
| 5.4. | Fumée et feu | 21 |

| Dyn'A | éro S.A. 19, rue de l'Aviation 21121 DAROIS ① (33) 03 80 35 60 62 Fax: (33) 03 80 35 60 63 | 11/01/2005 |
|-------|--------------------------------------------------------------------------------------------|------------|
| 5.5. | VOL PLANÉ | 21 |
| 5.6. | ATTERRISSAGE D'URGENCE | 22 |
| 5.7. | RÉCUPÉRATION D'UNE VRILLE NON INTENTIONNELLE | 22 |
| 5.8. | AUTRES URGENCES | 22 |
| 6. | Procédures normales | 25 |
| 6.1. | Introduction | 25 |
| 6.2. | HAUBANAGE ET DES HAUBANAGE | 25 |
| 6.3. | INSPECTION JOURNALIÈRE | 25 |
| 6.4. | INSPECTION AVANT VOL | 27 |
| 6.5. | PROCÉDURES NORMALES ET LISTE DE CONTRÔLE | 27 |
| 7. | PERFORMANCES | 31 |
| 7.1. | INTRODUCTION | 31 |
| 7.2. | Données approuvées | 31 |
| 8. | Masse et équilibrage | 33 |
| 8.1. | INTRODUCTION | 33 |
| 8.2. | ENREGISTREMENT DE MASSE ET ÉQUILIBRAGE ET GAMME DE CHARGE UTILE PERMISE | 33 |
| 9. | MISE EN OEUVRE, SERVICE ET ENTRETIEN DE L'AVION | 35 |
| 9.1. | Introduction | 35 |
| 9.2. | PÉRIODES D'INSPECTION DE L'AVION | 35 |
| 9.3. | MODIFICATIONS OU RÉPARATIONS DE L'AVION | 35 |
| 9.4. | PARCAGE | 36 |
| 9.5. | NETTOYAGE ET SOINS | 36 |
| 9.6. | DÉMONTAGE — REMONTAGE | 36 |
| 10. | SUPPLÉMENTS | 37 |
| 10.1 | . Introduction | 37 |
| 10.2 | LISTE DES ÉQUIPEMENTS MINIMAUX | 37 |
| 10.3 | LISTE DES SUPPLÉMENTS INSÈRES | 37 |
| 10.4 | . Suppléments insères | 37 |

3. GENERALITES

3.1. Introduction

Le manuel de vol de l'avion a été préparé pour fournir aux pilotes et aux instructeurs des informations pour l'utilisation sans danger et efficace de cet avion très léger.

Ce manuel comprend les textes qui doivent être fournis impérativement au pilote du *MCR SPORTSTER*. Il contient également des données supplémentaires fournies par le constructeur avion.

Un emplacement sur le plancher du coffre à bagage doit être réservé pour ranger ce manuel.

3.2. BASE DE CERTIFICATION

Ce type d'avion a été approuvé par la DGAC conformément à la réglementation en vigueur sur les kits, y compris l'Amendement. L'attestation d'éligibilité d'aéronef en kit N° 2A– 0005 a été délivré le 26/06/2001.

Catégorie de Navigabilité: Restreint (Kit)

3.3. AVERTISSEMENTS, ALARMES ET NOTES

Les définitions suivantes s'appliquent aux avertissements, alarmes et notes utilisés dans le manuel de vol.

ALARME:

Signifie que la non observation de la procédure correspondante conduit à une dégradation immédiate ou importante de la sécurité de vol.

AVERTISSEMENT:

Signifie que la non observation de la procédure correspondante conduit à une dégradation mineure ou à une dégradation à plus ou moins long terme de la sécurité de vol.

NOTE:

Attire l'attention sur tout élément particulier non directement relié à la sécurité mais qui est important ou inhabituel.

3.4. Donnees descriptives

Avion pour une réalisation en kit de type MCR SPORTSTER

Aile cantilever basse

Structure carbone avec revêtement voilure et gouverne en alliage léger.

| Envergure | 6.63 | m |
|------------------------|------|----|
| Surface alaire | 5.2 | m² |
| Allongement | 8.45 | |
| Largeur cabine | 1.12 | m |
| Réservoir de carburant | 80 | I |
| Longueur hors tout | 5.48 | m |
| Hauteur au sol | 1.43 | m |

3.5. DEBATTEMENT DES GOUVERNES

Ailerons - 5° (±1) bord de fuite vers le haut

+3° (±1) bord de fuite vers le bas

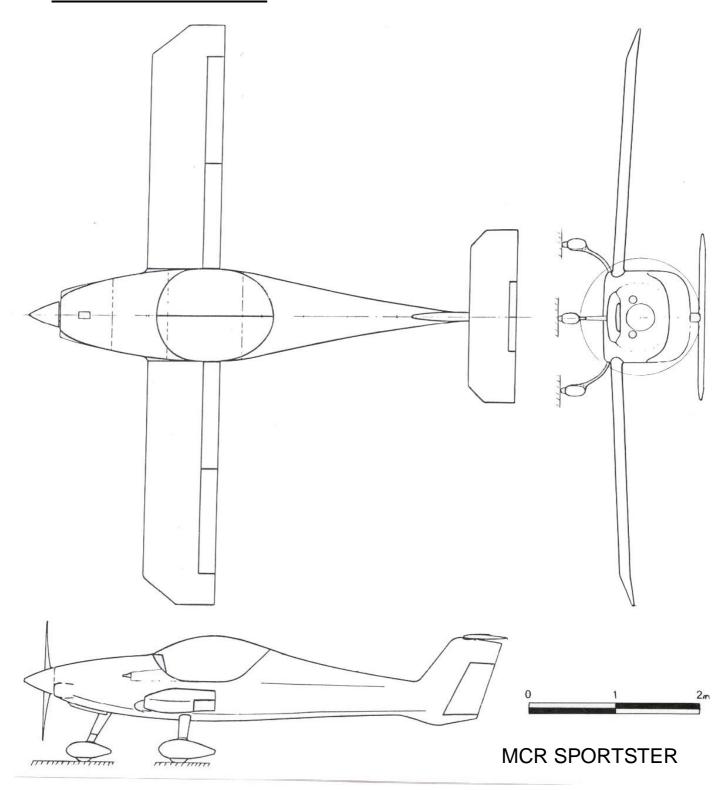
Volets 0-25° (+0-1)

Direction 20° (-0+5) dans les deux sens (gauche et droite)

Profondeur -10° (-0+2) bord de fuite vers le haut

+3.5° (-0+1) bord de fuite vers le bas

3.6. DESSIN AVEC TROIS VUES



| Dyn'Aéro S.A. | 19, rue de l'Aviation | 21121 DAROIS | 5 | 52 Fax: (33) 03 80 35 60 63 | 11/01/2005 |
|---------------|-----------------------|------------------|--------------------|-----------------------------|------------|
| • | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| <u> </u> | Page laiss | <u>sée inter</u> | <u>ntionneller</u> | nent blanche | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |

4. LIMITATIONS

4.1. Introduction

Cette section inclut les limitations de fonctionnement, les repères d'instruments et les plaquettes indicatrices de base nécessaires pour l'utilisation sans danger de l'avion, de son moteur, de ses systèmes standards et de ses équipements standards.

Les limitations incluses dans cette section et dans la section 9 ont été approuvées par

Le monteur doit respecter ces marquages.

4.2. VITESSE-AIR

| | Vitesse | (IAS) | Remarques |
|-----|--------------------------------------|----------|---------------------------------------------------|
| VNE | Vitesse à ne jamais dépasser | 320 km/h | Ne dépasser cette vitesse dans aucune |
| | | 173 kts | utilisation, |
| VNO | Vitesse maximale de croisière | 264 km/h | Ne pas dépasser cette vitesse, sauf en air calme |
| | structurale | 143 kts | et avec précaution, |
| VA | Vitesse de manoeuvre | 235 km/h | Ne pas effectuer de mouvements complets ou |
| | | 127 kts | brusques des commandes au-dessus de cette |
| | | | vitesse, parce que, dans certaines conditions, |
| | | | l'aéronef peut être soumis à des efforts exagérés |
| | | | par un mouvement complet des commandes, |
| VFE | Vitesse maximale avec volet déployés | 170 km/h | Ne pas dépasser ces vitesses avec le réglage |
| | | 92 kts | donné des volets, |

ALARME:

La Vne de tout avion équipé d'un parachute BRS-5 1050 est limitée à 270 km/h – 146 knots (voir manuel d'utilisation BRS).

4.3. REPERES DES INDICATEURS DE VITESSE-AIR

| Repère | Valeur ou gammes (IAS) | Signification |
|-------------|-------------------------------------|-----------------------------------------------------------------------------------|
| Arc blanc | (91 / 170 km/h) (49 / 91 kts) | Gamme de fonctionnement avec volet positif, |
| Arc vert | (120 / 264 km/h) (65 / 143 kts) | Gamme de fonctionnement normal, |
| Arc jaune | (264 / 320 km/h) (143 / 173 kts) | Les manoeuvres doivent être effectuées avec précaution et seulement en air calme, |
| Ligne rouge | (320 km/h) (173 kts) | Vitesse maximale pour tous les fonctionnements, |

4.4. INSTALLATION MOTRICE

Seules les configurations de moteurs et d'hélices d'écrites dans ce manuel sont <u>autorisées</u>

4.4.1. Moteur Rotax 912

| Constructeur du moteur | Rotax |
|----------------------------------------------|-------------------|
| Modèle du moteur | 912 UL |
| Duine anno movimale | |
| Puissance maximale | 00 LID |
| Décollage | 80 HP |
| Continue | 77.8 HP |
| Vitesse de rotation maximale du moteur à MSL | |
| Décollage | 5800 RPM |
| Continue | 5500 RPM |
| Température maximale de culasse: | 150 °C / 302 °F |
| Température maximale de l'huile: | 140 °C / 284 °F |
| | |
| Pression d'huile | |
| minimale: | 1.5 Bar |
| maximale: | 5 Bars |
| Pression carburant | |
| minimale: | 0.15 Bar |
| maximale: | 0.40 Bar |
| maximale. | 0.40 Dal |
| Indice d'octane du carburant: | Voir manuel Rotax |
| Qualité d'huile: | Voir manuel Rotax |

4.4.2. Hélices MT Propeller à pas variable

| Constructeur de l'hélice: Modèle d'hélice | MT Propeller MTV-7-A/152-106 |
|-------------------------------------------------------------------------------|---------------------------------|
| Туре | Tripale pas variable électrique |
| Diamètre de l'hélice | 1.52 Mètre |
| Angle des Pales d'Hélice (à 75% du rayon) normal: | Pas Variable |
| Restriction de la Vitesse de rotation de l'Hélice Couple de serrage hélice | 2550 tr/mn 4.6 daN.m |

Constructeur de l'hélice: MT Propeller

Modèle d'hélice MTV-6-A/152-106

Type Tripale pas variable hydraulique

Diamètre de l'hélice
Angle des Pales d'Hélice (à 75% du rayon)

1.52 Mètre
Pas Variable

normal:

Restriction de la Vitesse de rotation de l'Hélice 2550 tr/mn Couple de serrage hélice 4.6 daN.m

4.4.3. Hélice EVRA à pas fixe

Constructeur de l'hélice: EVRA

Modèle d'hélice 156-178-106 Type Bipale pas fixe

Diamètre de l'hélice 1.56 Mètre

Pas de référence à 75% du rayon

normal: 178 mm

Restriction de la Vitesse de rotation de l'Hélice 2800 tr/mn Couple de serrage hélice 2.2 daN.m

!!!!! Resserrer l'hélice avant le premier vol, après 1 heure de vol et 5 heures de vol. Puis contrôler toutes les 50 heures de vol et après chaque immobilisation supérieure à 1 mois. !!!!!

4.5. REPERES DES INSTRUMENTS DE L'INSTALLATION MOTRICE

4.5.1. Moteur Rotax 912

| Instrument | Unités | Ligne rouge Limite Minimale | Arc jaune Gamme d'Attention | Arc vert Fonctionnement Normal | Arc jaune Gamme d'Attention | Ligne rouge Limite Maximale |
|-----------------------|--------|-----------------------------------|-----------------------------------|--------------------------------------|-----------------------------------|-----------------------------------|
| Tachymètre | Tr/Min | 1400 | 1400 à 3500 | 3500 à 5500 | 5500 à 5800 | 5800 |
| Température d'huile | °C | 50 | 50 à 90 | 90 à 110 | 110 à 140 | 140 |
| | °F | 122 | 122 à 194 | 194 à 230 | 230 à 284 | 284 |
| Température culasse | °C | 60 | 60 à 80 | 80 à 110 | 110 à 150 | 150 |
| | °F | 140 | 140 à 176 | 176 à 230 | 230 à 302 | 302 |
| Pression de | Bar | 0.15 | | 0.15 à 0.40 | | 0.40 |
| carburant | PSI | 2.2 | | 2.2 à 5.8 | | 5.8 |
| Pression d'huile | Bar | 8.0 | 0.8 à 2 | 2 à 5 | 5 à 7 | 7 |
| Quantité de carburant | Litre | 1 Litre | • | | | 80 Litres |

Note importante:

Ne jamais couper le contact général avant d'éteindre le moteur.

Ne jamais utiliser le moteur à plus de 5 500 tr/ mn plus de 5 minutes continues.

4.6. REPERES DES DIFFERENTS INSTRUMENTS

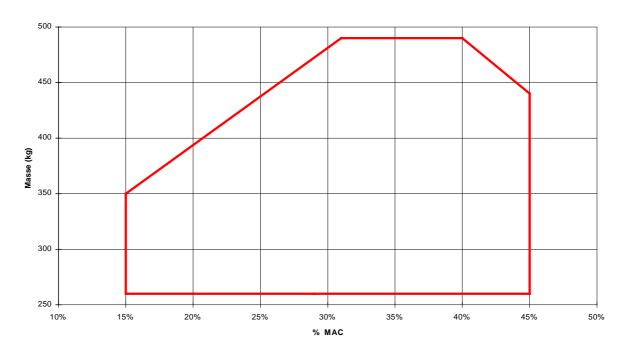
(A compléter par le monteur en fonction de sa configuration d'instrument)

4.7. **M**ASSE

Masse maximale de décollage: Masse maximale à l'atterrissage: 490 kg 490 kg

4.8. CENTRAGE

Gamme de centrage Donnée de référence 15/45%cma cma



cma =800 mm; référence de centrage 13.5 mm devant bord d'attaque aile gauche.

4.9. MANOEUVRES APPROUVEES

CET AVION EST CERTIFIE EN CATEGORIE NORMAL. AUCUNE MANOEUVRE ACROBATIQUE N'EST AUTORISEE. VRILLES INTERDITES.

4.10. FACTEURS DE CHARGE DE MANOEUVRE

+3.8 / -1.5g

4.11. EQUIPAGE DE VOL

L'équipage minimal est composé d'un pilote. Deux places maximum.

4.12. Types de fonctionnement

VFR de jour.

4.13. CARBURANT

Carburant total: 80 I

Carburant utilisable: 79 l

Carburant inutilisable: 1 l

Indices d'octane approuvés des carburant:

Voir manuel Rotax

Reservoir voilure (si équippé)

2 fois 55 I

Utilisable uniquement par transfert par pompe electrique dans le reservoir avant.

4.14. Nombre Maximum de Sieges

Deux

4.15. Pression des pneus

Train avant: diam. 280 mm 2.2 bar

diam. 210 mm 3 bar

Train principal: diam. 280 mm 2.2 bar

4.16. LIMITATION MASSE DU TABLEAU DE BORD.

La masse maxi du tableau de bord tout équipé et câblé est portée à 15 kg.

4.17. Vol solo

Pour tout vol en solo, il est impératif de boucler le harnais autour du siège non utilisé.

4.18. AUTRES LIMITATIONS

UTILISATION A BUT LUCRATIF INTERDIT.

SE CONFORMER A LA LEGISLATION EN VIGUEUR SUR LES AVIONS EN KIT POUR LES AUTRES LIMITATIONS D'EXPLOITATION.

4.19. PLAQUES INDICATRICES DE LIMITATIONS

4.19.1.Pendant la période d'expérimentation initiale:

L'indication "EXPERIMENTAL" en lettre noire de 5 cm de haut minimum à proximité de chaque accès extérieur de la cabine

4.19.2.En vue du pilote.

En lettre de 6 mm minimum et visible par les deux membres d'équipage, une plaquette indiquant :

LA CONFORMITE DE CET AERONEF A UN REGLEMENT <u>DE NAVIGABILITE N'A PAS ETE DEMONTREE.</u>

UTILISATION A BUT LUCRATIF INTERDITE.

TOUTES LES MANOEUVRES ACROBATIQUES, Y COMPRIS LA VRILLE INTENTIONNELLE, SONT <u>INTERDITES</u>.

UTILISATION UNIQUEMENT POUR LE VFR DE JOUR DANS DES CONDITIONS SANS GIVRAGE

Une plaquette indiquant la vitesse de manoeuvre :

Va = 235 km/h (127 kts).

4.19.3.Indicateur de vitesse air.

Chaque indicateur de vitesse air doit être marqué comme indiqué au paragraphe 4.3.

4.19.4.Instruments de l'installation motrice.

Chaque instrument de l'installation motrice doit être marqué comme indiqué au paragraphe 4.5.

4.19.5. Repères des commandes.

Chaque commande autre que les commandes principales de vol doit être marquée quant à sa fonction et son mode d'utilisation : commande de freins, commande de parachute marquée en rouge si option installée...

4.19.6.Repères et plaques indicatrices divers.

Dans le compartiment à bagages : "Masse maxi bagages = 15 kg".

Ouverture de remplissage de carburant : "Réservoir carburant : 80 l:

Indice d'octane mini: RON 90".

Ouverture de remplissage d'huile : "Réservoir d'huile : 3.5 l:

10W40.

5. PROCEDURES D'URGENCES

5.1. Introduction

Cette section fournit une liste de contrôle et des procédures détaillées pour maîtriser les urgences qui peuvent se produire. Les urgences dues au mauvais fonctionnement des avions ou des moteurs sont extrêmement rares, si des inspections convenables avant le vol et un bon entretien sont pratiqués.

Cependant, si une urgence se produit, les directives de bases décrites dans cette section devraient être prises en considération et appliquées si nécessaire pour résoudre le problème.

5.2. PANNE MOTEUR (GIVRAGE DU CARBURANT)

5.2.1. Panne moteur au décollage (roulage)

S'il reste suffisamment de piste :

Réduire à fond les gaz. Freiner.

| S'il ne reste pas suffisamment de piste : |
|-------------------------------------------|
|-------------------------------------------|

- Réduire à fond les gaz
- Freiner énergiquement

| - | Robinet essence | fermé |
|---|-------------------|--------|
| - | Contacts magnétos | coupés |
| _ | Batterie | counée |

5.2.2. Panne moteur immédiatement après décollage

| - | Vitesse | 140 km/h |
|---|-------------------|--------------|
| - | Robinet essence | fermé |
| - | Contacts magnétos | coupés |
| - | Volets | à la demande |
| - | Batterie | coupée |

Ne jamais tenter de faire demi-tour vers la piste.

5.3. DEMARRAGE EN L'AIR

5.3.1. Remise en route au démarreur

Si l'altitude est suffisante pour tenter une remise en route:

| - | Vitesse | 150 km/h |
|---|--------------------------------------------|----------|
| - | Robinet essence | ouvert |
| - | Pompe électrique | marche |
| - | Manette des gaz | 1/2 |
| - | Contacts magnétos | "BOTH |
| - | Démarreur | actionné |
| | Si la mataur na dámarra nas, práparar un a | |

Si le moteur ne démarre pas, préparer un atterrissage en campagne.

5.3.2. Remise en route en piqué

Si l'altitude est suffisante pour tenter une remise en route (perte d'altitude mini 1500 pieds) : Mettre l'avion en piqué tel que

| - | Vitesse | >250 km/h |
|---|--------------------------------------------------------------|-----------|
| - | Robinet essence | ouvert |
| - | Pompe électrique | marche |
| - | Manette des gaz | 1/2 |
| - | Contacts magnétos | "BOTH" |
| | Si la mataur na démorra nas, préparer un attaurissage en com | |

Si le moteur ne démarre pas, préparer un atterrissage en campagne.

5.4. FUMEE ET FEU

5.4.1. Feu au démarrage

| 5.4.1. Feu au démarrage |
|-------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Laisser tourner le moteur ou continuer au démarreur |
| - Manette des gazplein gaz |
| - Pompe électriquecoupée |
| - Robinet essence |
| Si le feu persiste : |
| - Contacts magnétoscoupés |
| - Batteriecoupée |
| EVACUER L'AVION |
| 5.4.2. Feu moteur en vol |
| - Robinet essencefermé |
| - Plein gaz jusqu'à arrêt moteur |
| - Pompe électriquecoupée |
| - Chauffage cabine et ventilationcoupés |
| - Vitesse |
| Préparer un atterrissage moteur en panne. |
| 5.4.3. Feu moteur dans la cabine |
| Eteindre le foyer. |
| Pour éliminer les fumées, ouvrir à fond la ventilation. |
| En cas de feu d'origine électrique (odeur caractéristique d'isolants brûlés) : Réduire la ventilation |
| - Batteriecoupée |
| SE POSER RAPIDEMENT |
| 5.5. VOL PLANE |
| La vitesse air recommandée, |
| Volets0° |

5.6. ATTERRISSAGE D'URGENCE

5.6.1. Atterrissage de précaution en campagne moteur arrêté

Choisir un terrain approprié

| - - - - - | Vitesse de finesse maximale150km/hVoletsau neutreCeintures et harnaisserrésPompe électriquearrêtManette des gazréduitContacts magnétoscoupésRobinet essenceferméBatteriecoupée |
|-----------------------|--------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| | 5.6.2. Atterrissage de précaution en campagne moteur en marche |
| - - - | Procéder comme un atterrissage normal V finesse max |
| Avant | de toucher le sol : |
| - | Contacts magnétos |
| - | Gazréduire |
| - | Voletsrentrés |
| - | Direction |
| - | Profondeur au neutre |
| - | Gauchissement |
| - - | Impuretés dans l'essence |

Sélectionner la position procurant le meilleur fonctionnement du moteur et rejoindre le terrain le plus proche.

5.8.2. Panne d'alimentation d'huile

Si la pression baisse, surveiller la température d'huile

Si celle-ci s'élève anormalement (trait rouge), ne pas toucher à la manette des gaz, joindre l'aérodrome le plus proche, se préparer à un atterrissage en campagne.

5.8.3. Givrage

Eviter les zones de givrage en rebroussant chemin, changer d'altitude.

Mettre le chauffage à fond sur désembuage (si équipé).

5.8.4. Panne de génération électrique

| - Voyant charge | allumé |
|-----------------------------------------------|--------|
| Baisse de l'indication de charge (voltmètre). | |

Couper tous les équipements électriques non indispensables et rejoindre l'aérodrome le plus proche.

| <i>Dyn'Aéro</i> S.A. | 19, rue de l'Aviation | 21121 DAROIS ① | (33) 03 80 35 60 62 | Fax: (33) 03 80 35 60 63 | 11/01/2005 |
|----------------------|-----------------------|------------------|---------------------|--------------------------|------------|
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | <u>Page laiss</u> | <u>ée intent</u> | <u>tionnellem</u> | ent blanche | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |
| | | | | | |

6. PROCEDURES NORMALES

6.1. Introduction

Cette section fournit une liste de contrôle et des procédures détaillées pour la conduite d'une utilisation normale. Des procédures normales associées aux systèmes optionnels peuvent être trouvées dans la section 10.

6.2. HAUBANAGE ET DES HAUBANAGE

Sans objet.

6.3. INSPECTION JOURNALIERE

1 CABINE

| - | Sièges | réglés, verrouillés |
|---|------------------------------------------------|------------------------|
| - | Attache harnais de sécurité | vérifiées |
| - | Elastiques (côté gauche et côté droit) | en place |
| - | Courroie commande de volets | en place, tendue |
| - | Axes principaux de voilure | en place, goupillés |
| - | Axes de ferrures avant | en place, serrés |
| - | Axes de ferrures arrière | en place, serrés |
| - | Rotule de commande d'ailerons gauche et droite | en place, verrouillées |
| - | Tube pitot | raccordé |
| - | Commandes | libérées |
| - | Contacts magnétos | coupés |
| - | Interrupteur batterie | marche |
| - | Quantité d'essence | vérifiée |
| - | Réservoir | niveau vérifié |
| - | Bouchon de réservoir | en place, verrouillé |
| - | Interrupteur batterie | coupé |
| - | Documents de bord | présence vérifiée |
| - | Chargement : centrage, et position des bagages | vérifiés |
| - | Propreté verrière | vérifiée |
| | 2 FUSELAGE, COTE GAUCHE | : |
| - | Prise statique gauche | |
| - | Fixation antenne | |

Faire attention de ne pas se blesser avec les antennes

3 EMPENNAGE

| - - - - | Etat de surface | | |
|------------------|----------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|--|--|
| | 4 FUSELAGE, COTE DROIT | | |
| - | Prise statique droite | | |
| | Faire attention de ne pas se blesser avec les antennes | | |
| | 5 AILE DROITE | | |
| _ | Etat et articulation volet, aileronvérifié | | |
| - | Etanchéité du raccord voilure - fuselagevérifié | | |
| - | Etanchéité du raccord carène de roue - pantalon de train principalvérifié | | |
| - | Etat saumon et (le cas échéant) feu de navigationvérifié | | |
| - | Train principal droit frein et gonflage du pneu vérifiés | | |
| | 6 AUTOUR DU CAPOT MOTEUR | | |
| - | Fixation du capot-moteurvérifiée | | |
| - | Prises d'air | | |
| - | Cône d'hélice visserie vérifiée et absence de jeu | | |
| - | Hélicepropre, en bon état | | |
| - | Niveau d'huilevérifié | | |
| - | Purges : Vérification d'absence d'eau et d'impuretésactionnées | | |
| - | Tuyau d'échappementfixations vérifiées | | |
| - | Mise à l'air libre du réservoir carburant (sous fuselage) propre et débouchée | | |
| ava | * Pour une bonne lecture du niveau d'huile, il est important de sortir et d'essuyer la jauge avant de la replonger pour effectuer la mesure. | | |
| | 7 AILE GAUCHE | | |
| - - - - | Train principal gauche | | |
| - | Etanchéité du raccord carène de roue - pantalon de train principalvérifié | | |

6.4. INSPECTION AVANT VOL

Répéter l'inspection journalière

6.5. PROCEDURES NORMALES ET LISTE DE CONTROLE

6.5.1. Vérification à l'intérieur cabine avant mise en route

| - | Frein de parc | bloqué |
|----|--------------------------------------|------------------------------------------|
| - | Volets | rentrés |
| - | Sièges | réglés |
| - | Palonniers | réglés |
| - | Harnais de sécurité | serrés |
| - | Commandes de vol | libres |
| - | Trim débattement | vérifié / position décollage |
| - | Verrière | fermée non verrouillée |
| | 6.5.2. Mise en route à froid (Rotax) | |
| - | Batterie | marche |
| - | Robinet essence | fonctionnement vérifié / ouvert |
| - | Quantité essence | notée |
| - | Pompe électrique | marche |
| - | Hélice | plein petit pas |
| - | Manette des gaz | 1/4 de la course |
| - | Starter | tiré |
| - | Champs hélice | libre |
| - | Contacts magnétos | ВОТН |
| - | Démarreur | actionné à la demande |
| Dè | es que le moteur tourne : | |
| - | Pompe électrique | arrêt |
| - | Starter | repoussé |
| - | Régime | |
| - | Pression d'huiledans secteu | r jaune en 10 sec.(4 bar pour Rotax 912) |
| - | Charge | |
| - | Verrière | verrouillée / vérifiée |
| | | |

6.5.3. Mise en route à chaud

| - | Batterie | |
|----|----------------------------------------|------------------------|
| - | Robinet essence | |
| - | Pompe électrique | |
| - | Quantité essence | notée |
| - | Hélice | plein petit pas |
| - | Manette des gaz | réduit |
| - | Contacts magnétos | ВОТН |
| - | Champs hélice | libre |
| - | Démarreur | actionné |
| | | |
| Pu | is procéder idem mise en route à froid | |
| | 6.5.4. Roulage | |
| _ | Frein de parc | débloqué |
| _ | Freins | • |
| | 110110 | |
| | 6.5.5. Point fixe | |
| _ | Frein de parc | bloqué |
| _ | Pression température huile | |
| _ | Afficher | |
| _ | Contacts magnétos | |
| | chute maxi | |
| _ | Ralenti | |
| _ | Hélice à pas variable (si montée) | |
| | Tionos a pas variable (or montes) | voi modulon rogalation |
| | 6.5.6. Avant décollage | |
| - | Contacts magnétos | ВОТН |
| - | Commandes | libres |
| - | Cabine (verrière, harnais) | vérifiés |
| - | Pression / température huile | plage verte |
| - | Charge | |
| - | Trim | réglé |
| - | Altimètre | vérifié |
| - | Robinet essence | |
| - | Quantité essence | |
| - | Pompe électrique | |
| - | Panneau d'alarme | |
| - | Volets | |
| _ | Compas | |
| | 1 - | |

6.5.7. Décollage

| - | Régime mini plein gaz | 5 500 tr/mn vérifié |
|---|------------------------------------|---------------------|
| | Vitesse de décollage | |
| | Vitesse de montée initiale | |
| - | Après franchissement des obstacles | Vy : 165 km/h |
| | Pompe électrique à 300 ft/sol | - |
| | Instruments moteur | - |
| _ | Panneau d'alarme | éteint |
| - | Volets | Rentrés |
| | | |

6.5.8. Montée

Plein gaz, afficher la vitesse de 165 km/h jusqu'à 4000 ft

6.5.9. Descente

| - | Robinet essence | ouvert |
|---|-----------------|-------------|
| - | Régime mini | 2 400 tr/mn |

6.5.10. Approche

| - | Cabine (harnais) | serrés |
|---|-------------------------------|---------------|
| - | Pompe électrique | marche |
| - | Volets en-dessous de 170 km/h | pleins sortis |
| - | Panneau d'alarme | vérifié |
| - | Altimètre | réglé |
| - | Freins | desserrés |

Hélice à pas variable (si montée)plein petit pas

6.5.11. Finale

| - | Vitesse | 130 km/h |
|---|---------|----------|
|---|---------|----------|

6.5.12. Remise de gaz

| - | Vitesse | >130 km/h |
|---|-------------------|-----------|
| - | Volets | rentrés |
| - | Vitesse de montée | 165 km/h |

6.5.13. Après atterrissage

| - | Voletsrentrés |
|---|------------------------|
| - | Pompe électriquecoupée |

6.5.14. Arrêt moteur

| - | Frein de parc | serré |
|---|-------------------|--------------------------------|
| - | Radio NAV | coupé |
| - | Contacts magnétos | essais de coupure à 2000 tr/mn |
| - | Anticollision | arrêt |
| - | Contacts magnétos | coupés |
| - | Batterie | arrêt |

7. Performances

7.1. INTRODUCTION

Cette section fournit des données approuvées par l'étalonnage de la vitesse-air, les vitesses des décrochages et les performances de décollage et des informations supplémentaires non approuvées.

Les données des diagrammes ont été calculées d'après des essais en vol réels avec l'avion et le moteur en bon état et en utilisant des techniques de pilotage moyen.

7.2. Donnees approuvees

7.2.1. Etalonnage du système indicateur de vitesse-air

V=Vi +2/-3 km/h

7.2.2. Vitesse de décrochage

$$m = 490 kg$$

| | Volets | 0 ° | 10 ° | 25 ° |
|-------------|--------|----------|----------|----------|
| Inclinaison | | | | |
| 0 | | 118 km/h | 104 km/h | 91 km/h |
| 30 | | 126 km/h | 109 km/h | 97 km/h |
| 60 | | 167 km/h | 147 km/h | 127 km/h |

$$m = 400 \text{ kg}$$

| | Volets | 0 ° | 10 ° | 25 ° |
|-------------|--------|----------|----------|----------|
| Inclinaison | | | | |
| 0 | | 107 km/h | 94 km/h | 82 km/h |
| 30 | | 114 km/h | 98 km/h | 88 km/h |
| 60 | | 151 km/h | 133 km/h | 115 km/h |

7.2.3. Performances de décollage (100 hp)

Roulement = 155 m Pente à 150 Km/h = 20.40 %

Passage des 15 m = 230 m

7.2.4. Distance d'atterrissage

Approche 113 km/h = 1.3 VS

La distance atterrissage sur piste en dur dans les conditions standards est de 270 m.

7.2.5. Mesure de décollage

Les distances de décollage sont à majorer de:

20% sur une piste en herbe.40% sur une piste détrempée (décollage uniquement)

Elles sont à minorer de:

10% par tranche de 10 kts de vent de face.

Elles peuvent êtres extrapolées pour des masses intermédiaires en ajoutant ou en retranchant 2.5% par écart de 10 kg.

7.2.6. Effet sur les performances et les caractéristiques de vol causées par la pluie ou l'accumulation d'insectes

Diminue les performances indiquées de 4%

7.2.7. Performances en vent de travers démontrées

20 kts

7.2.8. Données de bruit

Le certificat de nuisance sonore n'est pas demandé pour un avion en régime de navigabilité restreint.

8. MASSE ET EQUILIBRAGE

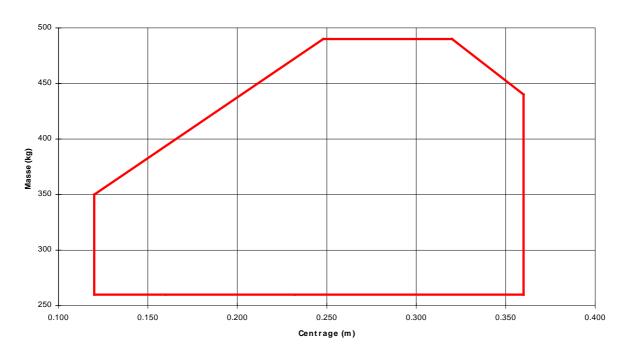
8.1. INTRODUCTION

Cette section contient les cas de charge utile dans lesquels l'avion peut être utilisé sans danger.

Des procédures pour le pesage de l'aéronef et la méthode de calcul pour établir la gamme de charges utiles permises et une liste détaillée de tous les équipements disponibles pour cet aéronef et les équipements installés pendant le pesage de l'aéronef sont contenus dans le manuel d'entretien applicable.

8.2. ENREGISTREMENT DE MASSE ET EQUILIBRAGE ET GAMME DE CHARGE UTILE PERMISE

8.2.1. Diagramme



cma = 800 mm; référence de centrage 13.5 mm devant bord d'attaque aile gauche.

8.2.2. Détermination du centrage

| | Masse | Bras de levier | | Moment | |
|-----------------|-------|----------------|-------|--------|------|
| | kg | | m | | m.Kg |
| Masse a vide | | Х | | = | |
| | | | | | |
| Pilote | | Х | 0.700 | = | |
| | | | | | |
| Copilote | | Х | 0.700 | = | |
| | | | | | |
| Bagage | | Х | 1.150 | = | |
| | | | | | |
| Essence avant | | Х | 0.020 | = | |
| Essence voilure | | Х | 0.310 | = | |

| Masse totale | Somme des | |
|--------------|-----------|--|
| | moments | |

Note:

Le tableau ci-dessus présente des bras de levier moyens aux MCR. Il doit être complété par la masse à vide et le bras de levier de l'avion se rapportant à ce manuel de vol. Mettre à jour si possible les bras de levier réels des masses mobiles déterminés par pesée (voir procédure MBENOPP).

Méthode de calcul

- Reporter les masses mobiles dans le tableau ci-dessus (cases ombrées).
- · Calculer la masse totale.
- Multiplier les masses par leur bras de levier correspondant et reporter le résultat dans la colonne "moment".
- · Calculer la somme des moments.
- Diviser la somme des moments par la masse totale. Le résultat donne la position en mètre du bras de levier de l'avion chargé à la masse totale M.
- Vérifier que le bras de levier ainsi calculé se trouve pour la masse totale M à l'intérieur du domaine de centrage défini par le graphique de la page précédente.

9. MISE EN OEUVRE, SERVICE ET ENTRETIEN DE

9.1. Introduction

Cette section contient les procédures recommandées par l'usine pour la manutention au sol et l'entretien courant convenable de l'avion. Elle identifie également certaines exigences d'inspection et d'entretien qui doivent être suivies, si l'avion doit conserver les performances et la fiabilité de l'avion neuf. Il est sage de suivre un planning de lubrification et d'entretien préventif basé sur les conditions climatiques et les conditions de vol rencontrées.

D'un point de vue réglementaire, l'entretien de l'avion est de la responsabilité du monteur. Cependant, il est important de suivre un cycle d'entretien rigoureux conformément aux prescriptions du constructeur.

Le constructeur doit être contacté pour avis sur toutes modifications apportées sur l'avion changeant la définition initiale du kit.

9.2. PERIODES D'INSPECTION DE L'AVION

Visites conseillées:

50 heures / 6 mois 100 heures / 1 an 1 000 heures / 2 ans 2 000 heures / 6 ans

SE CONFORMER AU MANUEL D'ENTRETIEN MEXNO03

9.3. MODIFICATIONS OU REPARATIONS DE L'AVION

Il est essentiel que l'autorité responsable de la navigabilité et le constructeur soit contactée avant toute modification de l'avion pour s'assurer que la navigabilité de l'avion n'est pas violée.

9.4. PARCAGE

Frein de parc serré, Verrière verrouillée, Bâche de protection verrière conseillée, Roues du train principal calée.

9.4.1. Conditions de parcage. :

Ne parquer l'avion à l'extérieur qu'occasionnellement (particulièrement en condition d'air salin). Afin de préserver les instruments de bord lors de ces parcages en extérieur, protéger la cabine avec une housse verrière, surtout en cas de soleil. Penser aussi à boucher les prises statique et dynamique.

Après parcage à l'extérieur, inspecter entièrement l'avion à la recherche de toute trace de corrosion, et laver l'extérieur à l'eau douce en protégeant les prises statique et dynamique.

9.4.2. Amarrage

Fixation sur les jambes de train directement au sol Ou ancrage voilure au sol avec embase M6 si installé.

9.5. NETTOYAGE ET SOINS

Nettoyer régulièrement l'ensemble des surfaces extérieures et intérieures de l'avion.

Les produits de nettoyage doivent être adaptés aux surfaces nettoyées. Vérifier avant chaque nettoyage en particulier pour la verrière.

9.6. DEMONTAGE – REMONTAGE

On peut être amené à démonter les ailes et la gouverne de profondeur, pour stocker l'avion, effectuer une opération de maintenance, ou le charger dans sa remorque de transport par exemple.

Dans ce cas, se reporter au document MEXNO11 - PROCEDURE DE DEMONTAGE-REMONTAGE DU MCR SPORTSTER.

10. SUPPLEMENTS

10.1. Introduction

Cette section contient les suppléments appropriés nécessaires pour utiliser sans danger et efficacement l'avion lorsqu'il est équipé des différents systèmes et équipements optionnels non fournis avec l'avion standard. (A compléter par le monteur)

10.2. LISTE DES EQUIPEMENTS MINIMAUX

Instruments de vol Anémomètre

Altimètre

Compas magnétique

Bille

Instruments moteur Compte tour

Température huile Pression d'huile

Température culasse

Jauge essence

Jauge à huile.

10.3. LISTE DES SUPPLEMENTS INSERES

| Date | N° de Doc, | Titre du supplément inséré |
|------|------------|----------------------------|
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |

10.4. SUPPLEMENTS INSERES