



COMCO IKARUS
Leichtflugzeuge GmbH

MANUEL DE VOL

pour tout aéronef de la série IKARUS C42

Modèle : C42 / C42B / C42C / C42CS
LTZ-Nr. : 61141 / 61141.1 / 61141.5 / 61141.7
Type : **IKARUS C 42 Series**

Identification de l'aéronef : _____

Numéro de série : _____

Référence : MdV C42 SERIES ISSUE1 (B) REV 10

Ref int : PRO_200427_C2_DL_CI_ManuelDeVol-B-Issue1_v10

Date : 27 avril 2020

Ce manuel de vol doit être dans l'avion en permanence.

Les options décrites de la série C42 sont certifiées pour l'Allemagne et ont été testées en Allemagne.

Notez que pour l'usage de la série C42 en tant que remorqueur planeurs, le remorquage de signes aériens ou la décantation de pilotes du ciel, il peut y avoir différents règlements pour différents pays. Contactez vos autorités locales pour plus de clarification.

Ce manuel est une traduction de l'original en allemand, en cas de doute la version originale est décisive. (PFBH C42 Serie Ausgabe-4 rev6 23.08.2019)



Tableau de Révision

| Rev. No. | Issue No. | Description | Date | Signature |
|----------|-----------|--|------------|-----------|
| 0 | 1 | Création Manuel de Vol pour France et Lux. | 20/01/2017 | L.Chan |
| 1 | 1 | Rajout section nuisance sonore | 21/02/2017 | L.Chan |
| 2 | 1 | Hélice Helix supprimée, rectification des termes | 22/03/2017 | L.Chan |
| 3 | 1 | Adaptation de vitesse et texte | 12/09/2017 | L.Chan |
| 4 | 1 | Correction des terminologies et orthographes | 11/12/2018 | L.Chan |
| 5 | 1 | Suppression section tractage banderole | 22/01/2019 | L.Chan |
| 6 | 1 | Modification donnée de contact | 23/02/2019 | L.Chan |
| 7 | 1 | Modification donnée de contact | 30/06/2019 | L.Chan |
| 8 | 1 | Mise à jour des différents points, indiqué par un trait sur la côté gauche | 12/04/2020 | L.Chan |
| 9 | 1 | Modification coordonnée de contact | 25/04/2020 | L.Chan |



COMCO IKARUS
Leichtflugzeuge
GmbH

| | | | | |
|----|---|---|------------|--------|
| 10 | 1 | Modification point 1.5 et 4.3 concernant les VNE | 27/04/2020 | L.Chan |
|----|---|---|------------|--------|

Coordonnées du Constructeur et Distributeur

Contact Constructeur et Distributeur

COMCO IKARUS GmbH

Am Flugplatz 11

D-88367 Hohentengen

Allemagne

Tél: +49 (0)7572 600 80

Fax: +49 (0)7572 3309

Email: post@comco-ikarus.de

DKL Light Sport Aircraft Sarl

6 rue Gaessel

L-4735 Pétange

Luxembourg

Tél: +352 2650 3520

Email: info@dkl-lsa.eu

Contact pour les Données de Certification

COMCO IKARUS GmbH

Am Flugplatz 11

D-88367 Hohentengen

Allemagne

Tél: +49 (0)7572 600 80

Fax: +49 (0)7572 3309

Email: post@comco-ikarus.de

DKL Light Sport Aircraft Sarl

6 rue Gaessel

L-4735 Pétange

Luxembourg

Tél: +352 2650 3520

Email: info@dkl-lsa.eu

Propriétaire _____

Ce manuel de vol appartient à l'aéronef : _____
et doit être gardé à bord en permanence.

Introduction

Les aéronefs de la série C42 sont construits en conformité avec les exigences de navigabilité de différents pays et sont certifiés comme Microlight, Ultralight (ULM), Advanced Ultralight et Light Sport Aircraft.

Pour piloter l'aéronef, le pilote doit tenir une licence ou un certificat adéquat de la catégorie de l'aéronef. L'aéronef ne peut voler que s'il est enregistré, et qu'il porte les marquages d'enregistrement en conformité avec les exigences du pays dans lequel l'avion volera, et, a une autorisation de vol ou un certificat de navigabilité valide dans le pays d'opération.

L'aéronef peut voler en journée et en conditions VFR. Des vols en dehors des conditions VFR, sans équipement adéquate et sans qualification nécessaire du pilote, sont très dangereux et peuvent entraîner de graves accidents ou même la mort.

Les pilotes tenant une licence de pilotage pour d'autres catégories d'aéronef, même de plus grandes catégories, doivent effectuer un vol de contrôle avec un instructeur qualifié avant de voler sur cet aéronef, car il possède des caractéristiques qui sont uniques pour les aéronefs ultra légers. Ces caractéristiques contiennent une faible inertie, une susceptibilité à la turbulence et le gradient de vent et des considérations spéciales du moteur.

La sécurité de toute personne à bord, l'aéronef, et les personnes au sol sont sous la responsabilité du commandant de bord. Ne manipuler cet aéronef au sol sans aucune personne à bord car il y a risque de danger

Les moteurs installés dans les ULM ne sont pas des moteurs certifiés, la trajectoire de vol doit toujours être choisie de telle façon, qu'en cas de panne moteur un atterrissage en campagne peut être effectué en toute sécurité.

Changements sur le système de contrôle, la structure, les ailes, ou le moteur sont interdits.

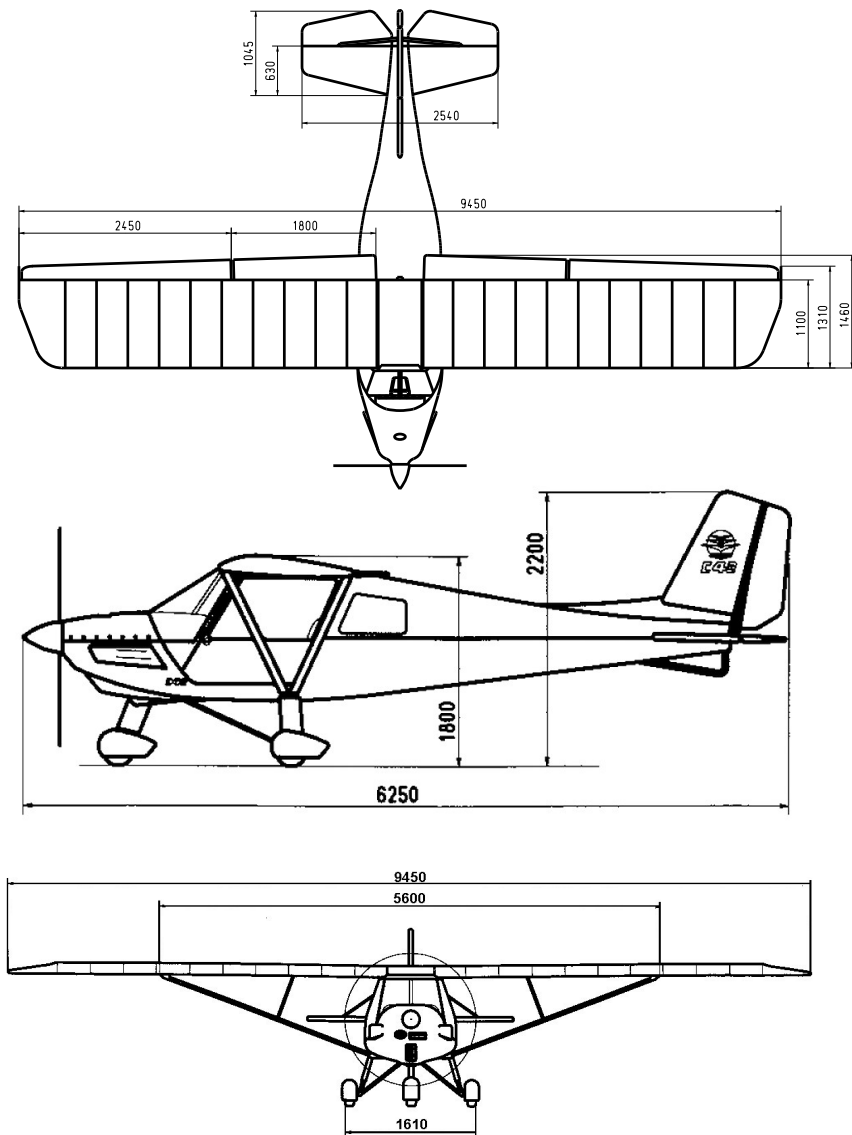
Ces changements entraînent l'annulation de tout certificat de navigabilité ou autorisation de vol, ainsi l'assurance devient nulle et non avenue.

Toutes pannes ou défaillances importantes doivent être signalées au fabricant ou son représentant.

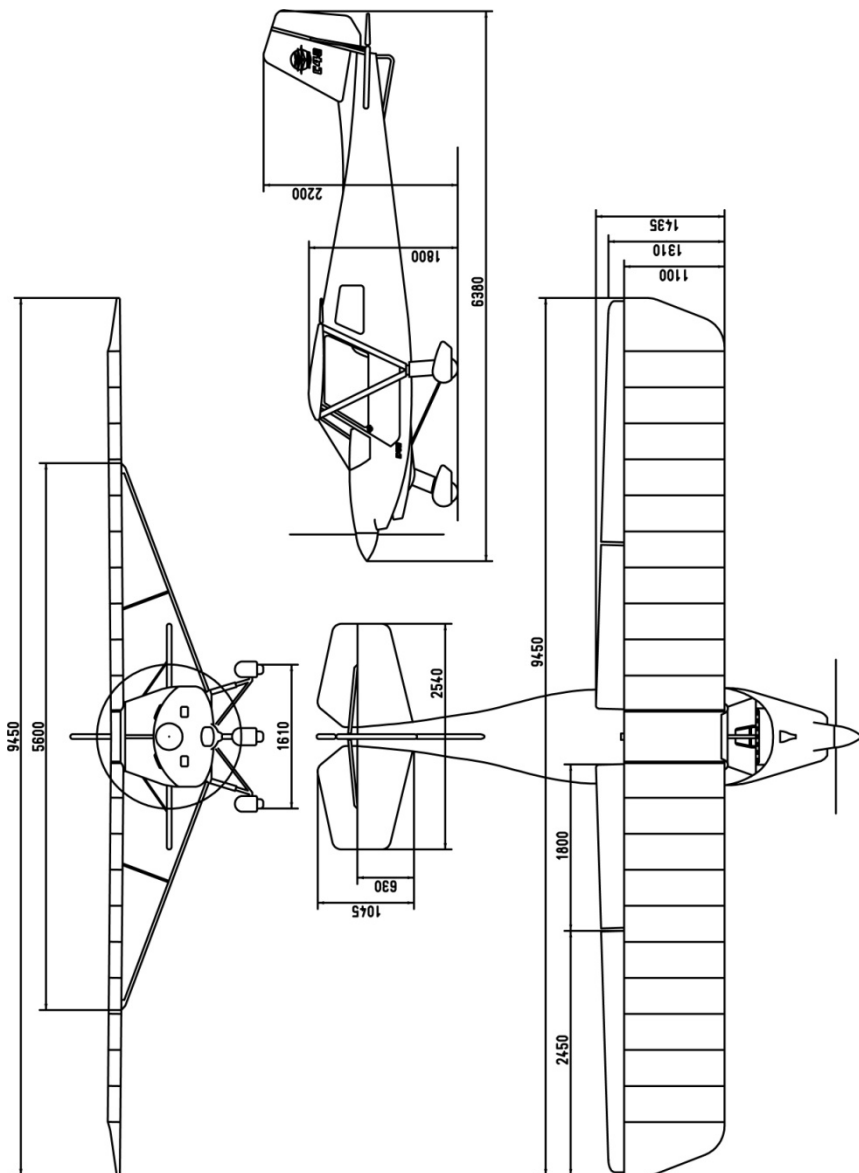
Pour des raisons de sécurité d'incendie, il est interdit de fumer à bord de l'aéronef.

Vue de Trois Côtés

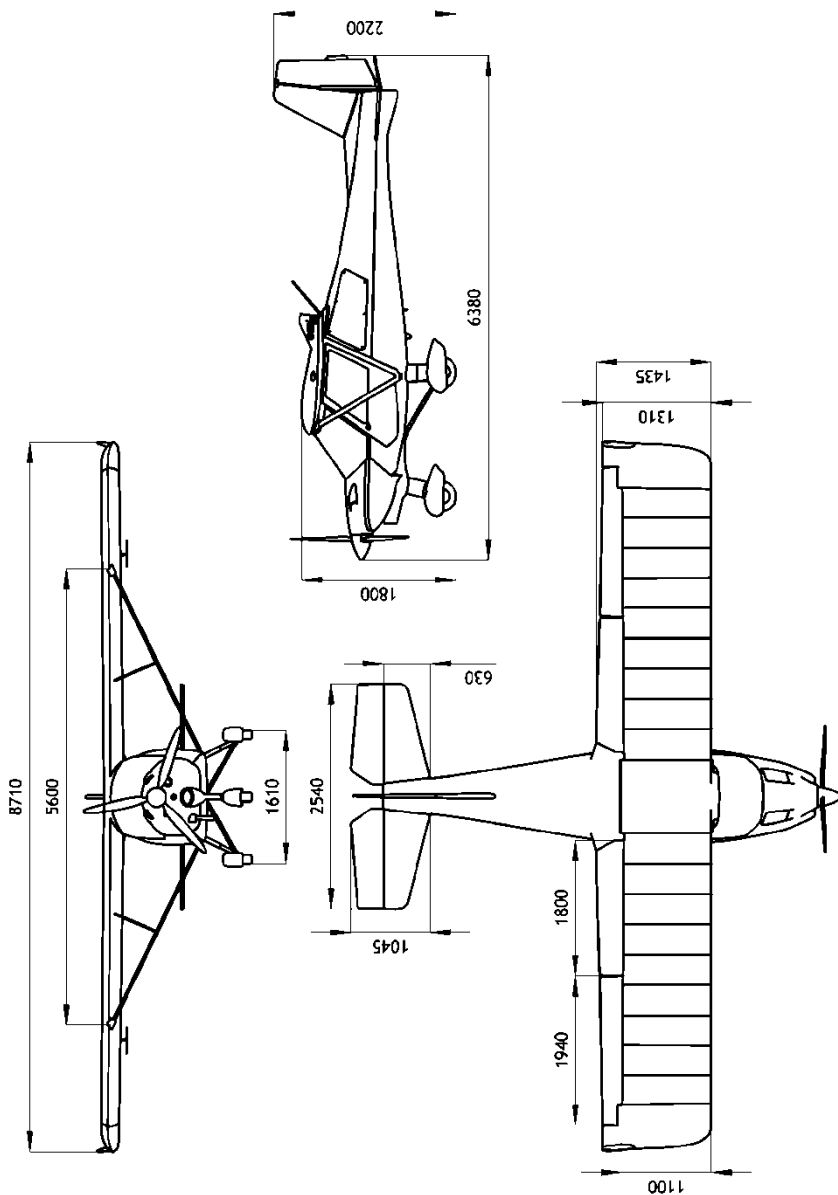
IKARUS C42 (C42A)



IKARUS C42B



IKARUS C42C



IKARUS C42CS

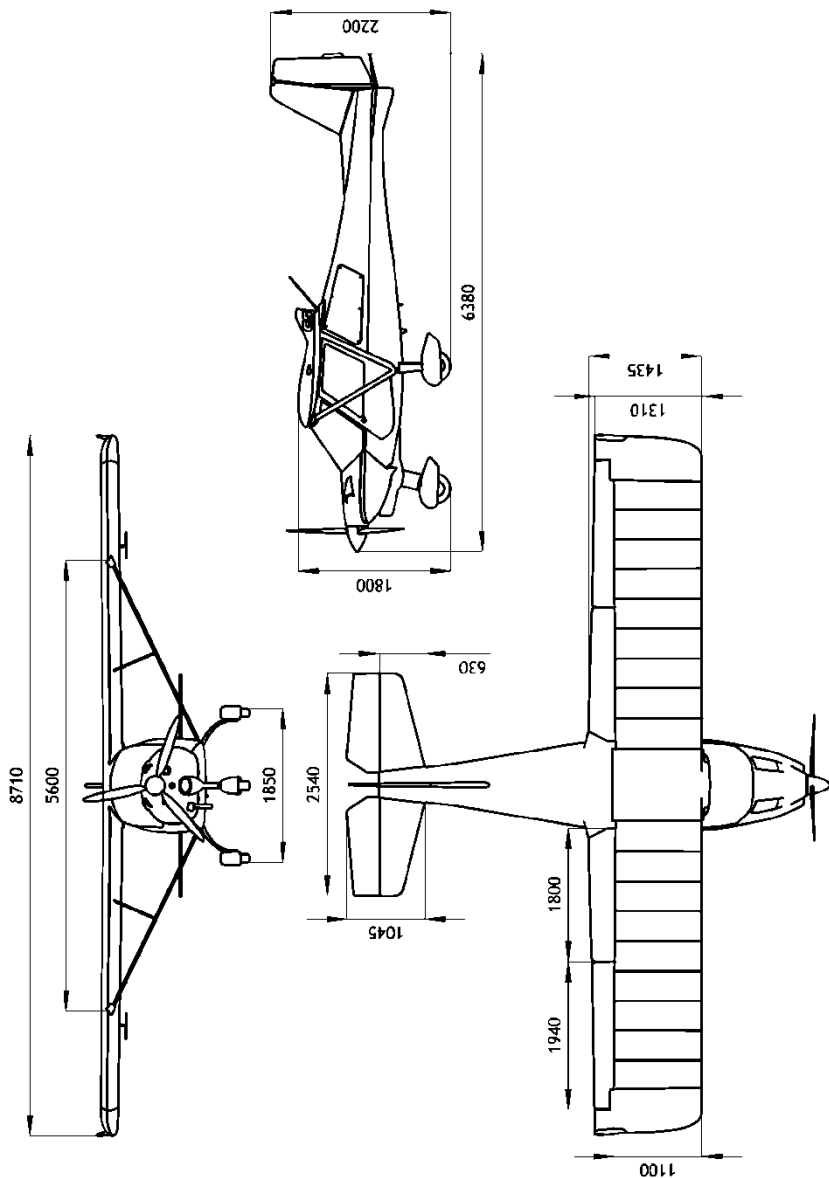


Table de Matières

| | |
|---|-----------|
| Tableau de Révision | 2 |
| Coordonnées du Constructeur et Distributeur | 4 |
| Introduction | 5 |
| Vue de Trois Côtés | 7 |
| Table de Matières | 11 |
| 1. Les Limites d'Opération | 15 |
| 1.1 Vitesse | 15 |
| 1.2 Masses | 15 |
| 1.3 Limitations Structurelles | 16 |
| 1.4 Limite de Centre de Gravité | 16 |
| 1.5 Marquages de l'Indicateur de Vitesse | 16 |
| 1.6 Limitations de Régime Moteur | 17 |
| 1.7 Marquage du Compte Tours | 17 |
| 1.8 Position des Volets d'Atterrissage | 17 |
| 1.9 Vitesse Maximale des Volets d'Atterrissage | 17 |
| 1.10 Hélices pour BRP ROTAX 912 UL | 18 |
| 1.11 Hélices pour BRP ROTAX 912 ULS | 19 |
| 1.12 Tableau de Nuisance Sonore pour BRP ROTAX 912 UL et 912 ULS20 | |
| 1.12.1 ROTAX 912 UL | 20 |
| 1.12.2 ROTAX 912 ULS | 20 |
| 1.13 Limitation du Moteur | 21 |
| 2. Restrictions | 22 |
| 3. Note sur l'Utilisation du Moteur | 22 |
| 4. Opération en Vol | 24 |
| 4.1 Roulage au Sol | 24 |
| 4.2 Décollage et Montée | 24 |
| 4.3 Croisière | 26 |
| 4.4 Virage en Vol | 27 |
| 4.5 Décrochage | 27 |
| 4.6 Approche et Atterrissage | 28 |

| | | |
|---------------|---|-----------|
| 4.7 | Éteindre le Moteur | 28 |
| 4.8 | Panne Moteur | 29 |
| 4.8.1 | Panne Moteur en Phase de Décollage | 29 |
| 4.8.2 | Panne Moteur en Vol Croisière | 29 |
| 4.8.3 | Démarrage Moteur en Vol | 30 |
| 4.9 | Utilisation de l'Option Clapet de Refroidissement | 31 |
| 4.10 | Procédure d'Urgence | 32 |
| 4.10.1 | Décrochage suite à une Faible Vitesse | 32 |
| 4.10.2 | Glissade | 32 |
| 4.10.3 | Vrille | 32 |
| 4.10.4 | Descente Spiralee | 32 |
| 4.10.5 | Perte de Contrôle de la Gouverne Horizontale | 32 |
| 4.10.6 | Perte de Contrôle d'Aileron | 33 |
| 4.10.7 | Perte de Contrôle de la Gouverne de Direction | 33 |
| 4.10.8 | Feux sur le Carburateur | 33 |
| 4.11 | Utilisation du Système de Sauvetage Balistique (Parachute) | 34 |
| 5. | Déplacement au Sol | 35 |
| 5.1 | Manœuvre | 35 |
| 5.2 | Suspension | 35 |
| 5.3 | Stationnement | 36 |
| 5.4 | Ancrage au Sol | 36 |
| 6. | Liste d'Équipement Minimum | 38 |
| 7. | Dimensions | 38 |
| 8. | Masse et Centrage | 39 |
| 8.1 | Masse à Vide et Centre de Gravité | 40 |
| 9. | Plaquette Indicatrice et Check-List | 42 |
| 10. | Check-List avant Décollage | 43 |
| 11. | Équipement Approuvé | 44 |
| 12. | Performance en Vol | 46 |
| 12.1 | Distance de Décollage | 46 |
| 12.2 | Taux de Montée | 46 |
| 12.3 | Vitesse de Croisière (Monoplace) | 47 |

| | | |
|-------------|--|-----------|
| 12.4 | Performance Moteur Éteint (Monoplace) | 47 |
| 13. | Fixation Ailes | 48 |
| 13.1 | Fixation Ailes sur le Fuselage | 48 |
| 13.2 | Aile Repliable pour le Rangement | 50 |
| 14. | Inspection Pré-Vol | 51 |
| 14.1 | Moteur | 51 |
| 14.2 | Train Principal (Atterrissage) | 51 |
| 14.3 | Aile Gauche..... | 52 |
| 14.4 | Fuselage Côté Gauche..... | 52 |
| 14.5 | Empennage | 52 |
| 14.6 | Fuselage Côté Droite | 53 |
| 14.7 | Aile Droite | 53 |
| 14.8 | Cabine Intérieure et Extérieure | 53 |
| 14.9 | Instruments | 53 |
| 14.10 | Purge | 53 |
| 15. | Soin et Maintenance | 54 |
| 16. | Paramètres | 56 |
| 17. | Particularité avec l'Option de Malonnier | 60 |
| 17.1 | Équipement..... | 60 |
| 17.2 | Montage et Démontage | 60 |
| 17.3 | Fonctionnement | 61 |
| 18. | Utilisation de la Série C42 avec les Portes Démontées | 62 |
| 19. | Instruction sur Utilisation des Batteries LiFe | 62 |
| 20. | COMCO IKARUS Garantie Constructeur | 64 |
| 20.1 | Information sur la Garantie | 64 |
| 20.2 | Service Après-Vente | 64 |
| 20.3 | Réclamation de Garantie | 65 |
| 20.4 | Condition préalable | 66 |
| 20.5 | Exclusion de garantie | 67 |
| 21. | Annexe | 68 |
| 21.1 | Plaquettes Indicatrices | 68 |
| 21.2 | Plaquettes Indicatrices | 69 |
| 21.3 | Service Problem Report Form – Aircraft..... | 70 |

| | | |
|-------------|---|-----------|
| 21.4 | Inspections Performed | 71 |
| 21.5 | Position du Montage pour le Système de Sauvetage Balistique..... | 72 |
| 21.6 | Plan d'Electricité | 75 |

1. Les Limites d'Opération

1.1 Vitesse

Vitesse à ne jamais dépasser :

| | | | |
|--------------|----------|---|--------------------|
| C42 (C42A) | V_{NE} | = | 180 km/h (97 kts) |
| C42B et C42C | V_{NE} | = | 216 km/h (116 kts) |
| C42CS | V_{NE} | = | 225 km/h (121 kts) |

Vitesse en air turbulent :

| | | | |
|--------------------------|-------|---|--------------------|
| C42 (C42A), C42B et C42C | V_B | = | 180 km/h (97 kts) |
| C42CS | V_B | = | 187 km/h (100 kts) |

Vitesse de manœuvre : V_A = 148 km/h (80 kts)

Vitesse avec volet en position atterrissage :

| | | | |
|--------------------|----------|---|-------------------|
| jusqu'à 2009 : | V_{fe} | = | 105 km/h (56 kts) |
| à partir de 2010 : | V_{fe} | = | 117 km/h (63 kts) |

Vitesse de décrochage :

| | | | |
|----------------------|----------|---|------------------|
| volet position I : | V_S | = | 75 km/h (40 kts) |
| volet position II : | V_{S1} | = | 70 km/h (38 kts) |
| volet position III : | V_{S0} | = | 65 km/h (35 kts) |

Une vitesse jusqu'au V_A débattement complet des ailerons est autorisé, au-delà uniquement faible débattement des ailerons est autorisé

1.2 Masses

Masse maximale de décollage : 450,0 kg (992 lb)

Masse maximale de décollage avec un système de sauvetage :
472,5 kg (1041 lb)

Masse à vide : voir la dernière pesée

Charge utile : voir la dernière pesée
min. 65 kg (144 lb)

1.3 Limitations Structurelles

| | |
|---|-------|
| Facteur de charge positive maximal admissible : | + 4 g |
| Facteur de charge négative maximal admissible : | - 2 g |

1.4 Limite de Centre de Gravité

| | |
|---------------------------------|------------------------------|
| Point de référence (PB) : | Aille, bord d'attaque |
| Centre de Gravité à l'avant : | 300 mm derrière PB (11.8 in) |
| Centre de Gravité à l'arrière : | 560 mm derrière PB (22.0 in) |

1.5 Marquages de l'Indicateur de Vitesse

| | | |
|------------------|--------------------|-------------------------------|
| Arc Blanc : | jusqu'à 2009: | 71 - 105 km/h (38 - 57 kts) |
| | depuis 2010: | 71 - 117 km/h (38 - 63 kts) |
| Arc vert : | C42 (C42A), B et C | 79 - 180 km/h (43 - 97 kts) |
| | C42CS | 79 - 187 km/h (43 - 100 kts) |
| Arc jaune : | C42 (C42A), B et C | 180 - 216 km/h (97 - 116 kts) |
| | C42CS | 180 - 225 km/h (97 - 121 kts) |
| Triangle jaune : | | $V_X = 100$ km/h (54 kts) |
| Trait jaune : | | $V_A = 148$ km/h (75 kts) |
| Trait rouge : | C42 (C42A) | $V_{NE} = 180$ km/h (97 kts) |
| | C42B et C42C | $V_{NE} = 216$ km/h (116 kts) |
| | C42CS | $V_{NE} = 225$ km/h (121 kts) |

ATTENTION : Le C42 (C42A) n'a pas d'arc jaune ! $V_B = V_{NE}$

Sur la grille suivante, on peut établir la courbe d'étalonnage de l'indicateur de vitesse.

| | | | | | | | | | | | | | | | |
|-------------|----|----|----|----|-----|-----|-----|-----|-----|-----|-----|-----|-----|-----|-----|
| IAS km/h | 60 | 70 | 80 | 90 | 100 | 110 | 120 | 130 | 140 | 150 | 160 | 170 | 180 | 190 | 200 |
| EAS km/h | 65 | 74 | 83 | 91 | 100 | 109 | 117 | 125 | 134 | 142 | 151 | 160 | 168 | 177 | 185 |

1.6 Limitations de Régime Moteur

Régime moteur maximal : n = 5800 trs/min, pour 5 min. max

Régime continu maximal : n = 5500 trs/min

1.7 Marquage du Compte Tours

Arc jaune : n = 5500 - 5800 rpm

Trait rouge : n = 5800 rpm

1.8 Position des Volets d'Atterrissage

Position I: vol croisière

Position II: décollage / atterrissage

Position III: atterrissage

1.9 Vitesse Maximale des Volets d'Atterrissage

Position I: VNE (voir 1.5)

Position II: max. 135 km/h (73 kts)

Position III: max. 120 km/h (65 kts)

1.10 Hélices pour BRP ROTAX 912 UL

Les hélices mentionnées ci-dessous sont valable pour toute la série C42 (C42A, C42B, C42C, et C42CS).

Avec l'hélice WARP DRIVE bipale 68" (1.72 m Ø) constant speed,
Angle de calage 23.5° à 400 mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 5200 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2300 | 1/min |

Avec l'hélice WARP DRIVE tripale 68" (1.72 m Ø)

Angle de calage 21.0° à 400 mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 5200 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2300 | 1/min |

Avec l'hélice Sport-Prop tripale 68" (1.72 m Ø)

Angle de calage 19.5° à 400 mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 4900 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2150 | 1/min |

Avec l'hélice GSC tripale 68" (1,72 m Ø)

Angle de calage 21.0° à 400 mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 4900 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2150 | 1/min |

Avec l'hélice Neuform CR2-75 bipale 69" (1,75 m Ø)

Angle de calage 27.0° à r = 365mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 5100 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2250 | 1/min |

Avec l'hélice Neuform CR3-75 3 tripale 69" (1,75 m Ø)

Angle de calage 24.0° à r = 365 mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 4800 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2100 | 1/min |

Avec l'hélice Kiev Prop BB 263/1800 tripale (1,71 m Ø)

Angle de calage 22,0° à r = 400 mm du moyeu,

| | | |
|----------------------------------|------------------|-------|
| Régime moteur à plein gaz au sol | max. 4800 | 1/min |
| Vitesse hélice | approx. n = 2100 | 1/min |

1.11 Hélices pour BRP ROTAX 912 ULS

Les hélices mentionnées ci-dessous sont valable pour toute la série C42 (C42A, C42B, C42C, et C42CS).

Avec l'hélice WARP DRIVE tripale 68" (1,72 m Ø)

Angle de calage 25.0° à 400 mm du moyeu,

Régime moteur à plein gaz au sol max. 5200 1/min

Vitesse hélice approx. n =2150 1/min

Avec l'hélice GSC tripale 68" (1,72 m Ø)

Angle de calage 25.0° à 400 mm du moyeu,

Régime moteur à plein gaz au sol max. 4800 1/min

Vitesse hélice approx. n = 1975 1/min

Avec l'hélice Neuform CR3-75 tripale 69" (1,75 m Ø)

Angle de calage 27.0° à r = 365 mm du moyeu,

Régime moteur à plein gaz au sol max. 4900 1/min

Vitesse hélice approx. n = 2000 1/min

Avec l'hélice Neuform CR3-V-R2H tripale 71" (1,80 m Ø), variable

Angle de calage de 16° à 30° à r = 750 mm du moyeu,

Régime moteur à plein gaz au sol entre. 4200 - 5600 1/min

Vitesse hélice approx. n = 1700 - 2300 1/min

Avec l'hélice Kiev Prop BB 283/1800 tripale (1,80 m Ø),

Angle de calage 24,0° à r = 400 mm du moyeu,

Régime moteur à plein gaz au sol max. 4900 1/min

Vitesse hélice approx. n = 2000 1/min

Avec l'hélice DUC Hélices Flash -1,75m tripale Composite (1,75 m Ø),

Angle de calage 23.5° à r = 660 mm du moyeu

Régime moteur à plein gaz au sol max. 5250 1/min

Vitesse hélice approx. n = 2160 1/min

1.12 Tableau de Nuisance Sonore pour BRP ROTAX 912 UL et 912 ULS

La série C42, conformément à la réglementation en vigueur, ne doit pas dépasser la limite de nuisance sonore de 65dB (A). Toutes les hélices mentionnées ci-dessous dans le paragraphe 1.11.1 et 1.11.2 sont inférieures à 65dB(A) au niveau sonore maximum à 150m de hauteur.

1.12.1 ROTAX 912 UL

| Hélices |
|-------------------------------|
| WARP DRIVE bipale |
| WAPR DRIVE tripale |
| Sport-Prop tripale |
| GSC tripale |
| Neuform CR2-75 bipale |
| Neuform CR3-75 tripale |
| Kiev Prop BB 263/1800 tripale |

1.12.2 ROTAX 912 ULS

| Hélices |
|-------------------------------|
| WAPR DRIVE tripale |
| GSC tripale |
| Neuform CR3-75 tripale |
| Neuform CR3-V-R2H tripale |
| Kiev Prop BB 283/1800 tripale |
| DUC Flash tripale |

1.13 Limitation du Moteur

Conformément au manuel d'utilisation ROTAX :

| | ROTAX 912 UL | ROTAX 912 ULS |
|---------------------|---|--|
| Décollage (5 min) | 81 hp / 5800 rpm | 100 hp / 5800 rpm |
| Continu | 79 hp / 5500 rpm | 95 hp / 5500 rpm |
| 75% | 59 hp / 5000 rpm | 69 hp / 5000 rpm |
| 65% | 51 hp / 4800 rpm | 61 hp / 4800 rpm |
| 55% | 43 hp / 4300 rpm | 51 hp / 4300 rpm |
| Type d l'huile | AERO Shell Sport Plus 4 (pour un autre type voire le manuel d'utilisation ROTAX) | |
| Quantité d'huile | min. 2.6 l à max. 3.05 l | |
| Température d'huile | min. 50°C max. 140°C | min. 50°C max. 130°C optimum 90°-110°C |
| Pression d'huile | Pression normale 2 - 5 bar (Démarrage froid 7 bar) | |
| Carburants | Euro-Super ROZ 95 sans plomb (DIN EN228 max. 5% éthanol) Super Plus ROZ 98 sans plomb (DIN EN228 max 5% éthanol) AVGAS 100 LL ou AVGAS UL91 | |
| Pression d'essence | 0.15 - 0.4 bar | |
| Temp. de culasse | max. 150°C | max. 135°C optimum 110°C |
| Check Magneto | à 4000 trs/min | |
| Chute de tours | max. 300 trs/min | |

2. Restrictions

- Acrobaties et manœuvres avec une inclinaison plus de 60° non-autorisées
- Uniquement en VFR de jour et en condition VMC.
- Vol en condition de givrage non-autorisée
- En condition turbulent ou vent de travers excèdent les 40 km/h (22 kts), l'opération de vol est à arrêter.
- Toujours suivre les consignes de sécurité pour cette catégorie d'aéronef.

3. Note sur l'Utilisation du Moteur

Les moteurs ROTAX 912 et 912 ULS sont des moteurs 4 cylindres à 4 temps, horizontalement opposés, refroidis à l'eau.

Ne jamais brasser l'hélice avec les magnétos (MAG) sur ON, uniquement avec les magnétos sur OFF !

Carburants pour moteurs à 4 temps 912 UL et 912 ULS :

EuroSuper sans plomb (DIN EN228 max. 5% éthanol), SuperPlus sans plomb (DIN EN228 max. 5% éthanol), AVGAS 100LL ou AVGAS UL91

Pour démarrer le moteur :

| | |
|---|---------|
| Robinet principal de l'essence : | OUVERT |
| Pompe de l'essence électrique : | ON |
| Gaz : | RALENTI |
| Choke (Starter) : | TIREZ |
| Réchauffe Carburateur : | FERMÉ |
| Allumage (deux magnétos) : | ON |
| Hélice et alentour : | LIBRES |
| Freins : | PARK |
| Après démarrage, rentrez lentement le choke : | FERMÉ |

Si le moteur ne démarre pas instantanément, appuyez à nouveau sur START (Bouton rouge de démarrage).

Lors d'un moteur « noyé » : Fermez le robinet de l'essence et démarrez avec mi gaz. Après démarrage du moteur, mettez directement le levier d'accélérateur sur le ralenti.

Les moteurs à 4 temps ont besoin d'un temps de chauffe plus long. Laissez tourner le moteur environ 2 minutes avec 2000 1/min, ensuite continuez avec 2500 à 3000 1/min jusqu'à une température de l'huile de 50°C.

La tête du cylindre du moteur ROTAX 912 est refroidie par eau et le cylindre par air.

Le refroidissement des liquides, huile et eau, sur le modèle C42 (C42A) est effectué par deux circuits de radiateurs indépendants.

Le refroidissement des liquides, huile et eau, sur les modèles C42B, C42C et C42CS est effectué par un circuit de radiateur dépendant. Le circuit d'huile est branché sur le circuit d'eau par un échangeur thermique. À cet effet les températures sont équilibrées par l'un et l'autre. La température des liquides, eau et huile, sont presque identiques. De plus l'huile est chauffée plus vite pendant la phase de chauffe par l'échangeur thermique. Néanmoins, il est nécessaire, dans des conditions de température froide, de boucher le radiateur d'eau pour avoir une température optimale du moteur (>90°C) (max. 1/3 de la surface du radiateur).

Le check magnétos s'effectue à 4000 1/min. La différence du régime moteur pour chaque circuit d'allumage ne peut être supérieure à 300 1/min. Différence de régime de moteur de l'un à l'autre : max. 115 1/min

Si votre machine possède l'option d'un clapet de refroidissement, prenez garde au point 4.9 : Utilisation de l'option clapet de refroidissement.

4. Opération en Vol

4.1 Roulage au Sol

Le train avant est conventionnel et, est connecté directement sur les palonniers et gouverne de direction. Poussez la pédale gauche pour tourner à gauche, et poussez à droite pour tourner à droite.

Le roulage est facile. Le rayon de braquage de la série C42 est faible, mais se laisse rouler précisément en vent travers.

En roulant avec du vent arrière, laisser le manche en position neutre ou vers l'avant (position piqué).

Lorsque vous roulez dans l'herbe haute et sur un terrain extrêmement inégal, faite attention à la garde de l'hélice. (Distance entre le sol et l'extrémité de l'hélice lorsqu'elle est en position basse)

4.2 Décollage et Montée

Après avoir effectué la check-list avant décollage :

Si la piste et l'approche sont libres : **ALLIGNEZ-VOUS**

Trim sur NEUTRE. (avec un trim électrique sur la position neutre de l'affiche en LED)

Volets en position décollage (Volet position II)

Accélérez progressivement avec la manette de gaz jusqu'au maximum vers l'avant – vérifiez le compteur tour.

À plein gaz, les bouts pales d'hélice génèrent un bruit de cognement, qui est normale.

Lors du roulage, tirez le manche légèrement vers l'arrière.

À 50 km/h (27 kts), rotation et gardez le train avant en l'air.

Continuez l'accélération de roulage avec le train avant à 5-10 cm en l'air.

L'Aéronef équipé d'un ROTAX 912 ULS (100ch), a un couple plus élevé, qui doit être compensé légèrement par du pied droit sur la gouverne de direction.

L'aéronef décolle à une vitesse de 70 km/h (38 kts) avec l'effet sol. Rendez légèrement le manche vers l'avant, puis faire un palier de vitesse à 110 km/h (59 kts).

Continuez la montée à une vitesse de 110 km/h (59 kts).

Rentrez les volets à une hauteur approximative de 150 ft (50 m). Cela provoque un court moment de piqué. Après avoir atteint une altitude de sécurité, la pompe à essence électrique peut être coupée.

Trimez l'aéronef sur 110 km/h (59 kts) et continuez à monter. Une légère pression sur le palonnier droit est nécessaire pour compenser le couple moteur et hélice pendant la montée.

Si possible, décollez contre le vent.

Il est déconseillé de décoller ou d'atterrir par un vent de travers supérieur à 30 km/h (16 kts). Aucune procédure particulière n'est requise, si ce n'est la méthode classique « aile basse » : maintenez l'aile soufflée par le vent de travers vers le bas (manche dans le vent) et corrigez le cap en appliquant la gouverne de direction.

Pendant la phase initiale de décollage, il est essentiel que l'aéronef accélère suffisamment pour empêcher le décrochage et au cas ou une panne moteur interviendrait.

Lors d'une panne moteur en-dessous de 80 m (260 ft), il ne faut pas changer de cap au-dessus de 90°. Trimez l'aéronef à 100 km/h (52 kts) pour atteindre le meilleur compromis vitesse-finesse. Éviter les obstacles si possibles. La phase d'approche peut être raccourcie par une glissade. Utilisez les volets d'atterrissage pour se poser à une vitesse réduite. Avant d'atterrir en campagne, fermez le robinet d'essence et interrupteurs MAG 1 et 2 sur OFF.

4.3 Croisière

Une vitesse économique entre 140 et 170 km/h (75 – 91 kts) pour les modèles C42 (C42A), C42B et C42C, ou entre 160 km/h et 190 km/h (86 kts et 102kts) pour le C42CS, est souhaitable pendant le vol de croisière. Le régime moteur dépend de la charge de l'aéronef, le régime maximal continu est de 5500 trs/min.

Afin de pouvoir voler en confort, l'aéronef peut être trimé à la vitesse désirée avec la manette de gaz mise à un régime moteur approprié pour le vol horizontal.

Exemple : Configuration typique pour la croisière :

| | Rotax 912 UL | Rotax 912 ULS |
|-----------------------------|---------------------|----------------------|
| Régime moteur : | 4500 rpm | 4500 rpm |
| Vitesse d'air : | 150 km/h (81 kts) | 160 km/h (86 kts) |
| Consommation de carburant : | 10 -12 l/h | 11 - 13 l/h |

La vitesse maximale à ne jamais excéder (VNE) :

| | |
|----------------|--------------------|
| C42 (C42A) : | 180 km/h (97 kts) |
| C42B et C42C : | 216 km/h (116 kts) |
| C42CS : | 225 km/h (121 kts) |

Par temps turbulent, la vitesse air maximale ne doit pas excéder 180 km/h (97 kts) pour le C42 (C42A) et C42B, ou 187 km/h (100 kts).

À la première indication de givrage du carburateur (baisse du régime moteur, étouffement moteur, augmentation de consommation de carburant) mettre la réchauffe-carburateur, et si possible, voler avec l'aéronef dans des conditions non-givrage.

4.4 Virage en Vol

Les virages coordonnés sont effectués en utilisant les ailerons et la gouverne. Avec l'augmentation de vitesse, les efforts d'aileron diminuent fortement.

Les virages à 45° ou plus ne sont pas recommandés, les virages au-dessus de 60° sont interdits. Lors de virages à fortes inclinaisons, maintenez le nez et vitesse-air sous control en utilisant les ailerons et les gouvernes.

4.5 Décrochage

La vitesse de décrochage en croisière (volet en position I) est de 75 km/h (39 kts). Le capot moteur se trouve au-dessus de l'horizon. A proximité de 80 km/h (43 kts) un léger secouement se fait sentir. L'aéronef reste en décrochage maniable et dirigeable. Les corrections sont à effectuer avec les palonniers.

Par exemple : Aile penche vers la droite → Palonnier plein gauche pour compenser.

Un décrochage en douceur, l'aéronef se met en parachutage stable avec le manche tiré au maximum. La perte d'altitude dans le cas du décrochage d'un vol en horizontal jusqu'à la reprise du vol normal est de 100 ft (30 m).

Dans le cas d'un décrochage plus prononcé, l'aéronef se penche plus sur l'axe longitudinal jusqu'à 40°. Avec une légère prise en main vers l'avant, l'aéronef prend de la vitesse et se remet en vol horizontal après une perte d'altitude de 250 ft (75 m).

L'aéronef réagi de façon similaire dans toutes les positions de volet.

Vitesse de décrochage pour les différentes positions de volet, avec une masse décollage de 472,5 kg :

| | |
|---|-----------------------|
| V_s position de volet I (croisière) | env. 75 km/h (40 kts) |
| V_{s1} position de volet II (décollage/ atterrissage) | env. 70km/h (38 kts) |
| V_{s0} position de volet III (atterrissage) | env. 65 km/h (35 kts) |

La vitesse de décrochage varie selon la masse de décollage.

4.6 Approche et Atterrissage

La préparation de la phase d'atterrissage doit se faire, si possible, avec assez de marge, pour avoir suffisamment de temps à mettre en place les configurations nécessaires pour l'atterrissage.

- La réchauffe carburateur doit être **activée**
- La pompe à essence électrique doit être **allumée**

Une approche sur des courtes pistes doit s'effectuer avec les volets en position 2 (atterrissage). La descente peut être raccourcie par une glissade.

Avant de mettre les volets sur la position 2, la vitesse doit être sous la vitesse V_{fe} :

| | |
|--------------------|-------------------|
| Jusqu'à 2009 : | 105 km/h (57 kts) |
| À partir de 2010 : | 117 km/h (63 kts) |

La meilleure vitesse pour mettre les volets est entre 90 à 100 km/h (48 à 54 kts).

L'approche se fait avec, les volets en position III, une vitesse entre 90 à 100 km/h (48 à 54 kts) avec le moteur au ralenti.

L'angle de planer avec les volets sur position II est plus plat est la distance de planer augmente. La vitesse d'approche est entre 105 à 110 km/h (57 à 59 kts)

À partir d'une hauteur de 3 m, l'arrondi doit débuter jusqu'à une hauteur de 50 cm pour pouvoir se poser. La vitesse est environ de 70 km/h (38 kts)

4.7 Éteindre le Moteur

Tout équipement électrique doit être éteint avant le moteur.

En condition normale, le moteur a assez refroidi en descente et pendant le roulage, ce qui permet d'éteindre le moteur avec les interrupteurs des magnétos.

4.8 Panne Moteur

4.8.1 Panne Moteur en Phase de Décollage

En fonction de la vitesse et de l'altitude, un léger pousser vers l'avant est à effectuer immédiatement pour atteindre la meilleure vitesse afin d'obtenir un vol plané à 100 km/h (54 kts), volet en position II et de voler normalement avec l'aéronef.

Pour effectuer un contre QFU, une altitude minimum de 1000 ft (300 m) après avoir atteint un vol plané de 100 km/h (54 kts), est nécessaire. En dessous de cette altitude, un atterrissage est à effectuer droit devant ou de faire une légère correction de cap pour atteindre un terrain de dégagement.

Avant d'atterrir sur un terrain complexe, il est nécessaire de fermer le robinet d'essence et de mettre les magnétos sur OFF.

Avant d'atterrir sur un terrain avec une haute végétation (maïs ou arbre), il est nécessaire de réduire la vitesse juste au-dessus de la végétation avec l'aide des volets sur position III et de laisser descendre l'aéronef avec le manche plein tiré vers l'arrière dans la végétation.

4.8.2 Panne Moteur en Vol Croisière

En général toute route de vol doit être choisie, tel qu'en cas de panne moteur un champ ou une zone d'atterrissage peuvent être atteints.

Après avoir atteint la vitesse de 100 km/h (54kts) avec volet en position II pour avoir le meilleur taux de plané, il est nécessaire de trouver un terrain d'atterrissage approprié et de prendre en compte les vents, afin de pouvoir effectuer une répartition de la phase d'atterrissage correctement pour se poser. Le taux de plané est environ 1 :11 avec une descente de 2,5 m/s (500 ft/min)

Pour avoir une vitesse de descente réduite, il est possible de réduire la vitesse à 90 km/h (48 kts), mais cela ne prolonge pas la distance de plané. Avec une hauteur suffisante, un démarrage moteur en air est possible. Les points suivants doivent être vérifiés :

- Valve d'essence OUVERTE
- Magnétos ON
- Essence SUFFISANTE
- Pompe à essence ON

4.8.3 Démarrage Moteur en Vol

Démarrage en air avec un moteur en état de fonction, la procédure suivante doit être appliquée :

- Magnétos ON
- Pompe à essence ON
- Poignet de gaz ¼ OUVERT
- Réchauffe carburateur OFF
- Démarreur (Starter) APPUYEZ

Le démarrage moteur est facilité par l'hélice qui est soufflée par le vent relatif.

4.9 Utilisation de l'Option Clapet de Refroidissement

Si l'aéronef est équipé avec un clapet de refroidissement, vous auriez la possibilité d'influencer la température moteur par une manipulation manuelle sur l'entrée d'air de refroidissement.

Cela vous permet de garder la température moteur dans l'optimal entre 90° - 110°C, quel que soit la température extérieure. Ce dispositif est uniquement disponible pour les modèles C42B, C42C et C42CS de la série, vu l'échangeur thermique installé.

De plus, la phase de chauffage peut être diminuée en fermant le clapet de refroidissement complet après le démarrage moteur.

L'utilité du clapet de refroidissement permet de ménager le moteur et d'épargner de l'essence.

L'utilisation correcte du clapet de refroidissement, demande la surveillance permanente des température huile et eau.

Attention : Le clapet de refroidissement en plein fermé ne garanti pas dans une longue période temps un refroidissement adéquat du circuit, c'est à dire que les températures d'huile et eau vont monter dans une plage non-autorisée (zone rouge). Pour éviter un oubli du clapet de refroidissement, un voyant en LED est installé par l'usine, qui s'allume après avoir atteint une température d'eau de 117°C. Dans ce cas, il est impératif d'ouvrir complètement le clapet de refroidissement.

Par une réduction de puissance moteur et augmentation de la vitesse par un piquet, les températures peuvent se mettre dans une zone autorisée ou même de rentrer dans l'optimal.

Au cours de la pré-vol, il est important de vérifier le fonctionnement du clapet de refroidissement.

En principe, il ne faut pas attendre que le voyant s'allume, mais de surveiller les températures et en fonction, mettre le clapet dans la bonne position. La plage de température doit être entre 90°-110°C.

4.10 Procédure d'Urgence

4.10.1 Décrochage suite à une Faible Vitesse

- Manche vers l'avant
- Récupérez l'aéronef à la ressource

4.10.2 Glissade

- Palonnier dans le sens opposé de la glissade
- Manche vers l'avant

4.10.3 Vrille

- Poignet de gaz vers ralenti
- Palonnier dans le sens opposé de la vrille jusqu'à l'arrêt du mouvement de virage
- Manche vers l'avant
- Rattrapez l'aéronef doucement.

4.10.4 Descente Spiralee

- Palonnier et manche dans le sens opposé du mouvement de virage
- Tirez légèrement sur le manche pour rétablir le vol rectiligne

4.10.5 Perte de Contrôle de la Gouverne Horizontale

Avec le trim, il est possible d'effectuer le vol avec une vitesse entre 80 à 170 km/h (43 à 92 kts)

Dans des conditions météorologiques calmes, l'aéronef peut atterrir éventuellement. Dans le doute, activez le système de sauvetage balistique.

4.10.6 Perte de Contrôle d'Aileron

Dirigez uniquement avec les palonniers par effet roulis induit.

Dans le cas de doute activez le système de sauvetage balistique.

4.10.7 Perte de Contrôle de la Gouverne de Direction

- Virage à plat autant que possible avec l'aileron
- Éventuellement effectuer un atterrissage en compagnie droit devant

4.10.8 Feux sur le Carburateur

- Valve d'essence OFF
- Pompe à essence OFF
- Poignet de gaz complet vers l'avant
- Glissade
- Atterrissage d'urgence

4.11 Utilisation du Système de Sauvetage Balistique (Parachute)

Attention : Suivez les instructions du manuel d'opération du constructeur du système de sauvetage balistique BRS ou JUNKERS PROFLY, qui est fournie avec votre aéronef.

(COMCO IKARUS et ses distributeurs ne peuvent pas être tenus responsables d'un mauvais fonctionnement du système de sauvetage balistique, sauf, si la preuve est faite que le mauvais fonctionnement est causée par une défaillance de l'installation.)

Le système de sauvetage balistique est placé dans le fuselage. Toute modification, changement ou déplacement doit être effectué par une agence agréée ou un service d'entretien COMCO IKARUS.

Veillez veiller à la date d'expiration et aux consignes du constructeur dans le manuel d'opération.

Enlevez la goupille de sécurité avant le décollage.

Après atterrissage, sécurisez le système de sauvetage balistique avec la goupille de sécurité.

En cas d'utilisation, veuillez respecter les paramètres décrits dans le manuel d'opération.

Avant tout déploiement du système de sauvetage balistique, le moteur doit être éteint.

- Tirez la poignée qui se trouve entre les deux sièges vers le bas.
- Dirigez l'aéronef vers un champ ou un lieu peu habité.

5. Déplacement au Sol

5.1 Manœuvre

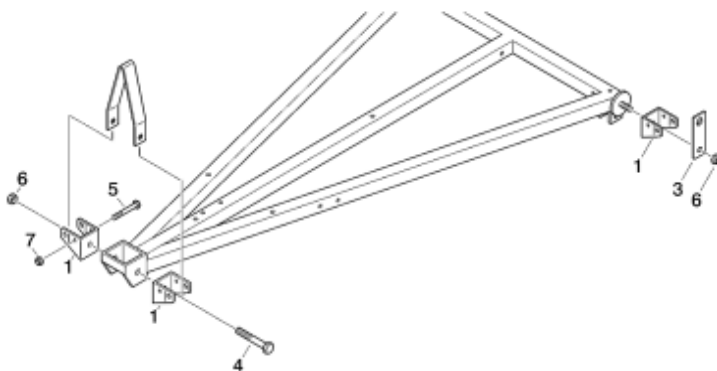
Suite à la légère construction de la série C42, aucun point d'ancrage à l'aide d'une barre de remorquage n'est prévu. L'aéronef peut être manœuvré légèrement à la main.

Avec un léger appui vers le bas sur l'embout haut des haubans de l'empennage, la roue avant peut être soulevée légèrement, également, une facile manipulation par le train principal est possible.

5.2 Suspension

L'aéronef peut être suspendu avec l'option suspension en T. Veuillez veiller que le treuil peut porter une force de 500 kg (1000 lbs).

Utilisez des mousquetons sécurisés par ressort pour les trois points d'ancrage.



5.3 Stationnement

Plusieurs facteurs sont à veillé pendant le stationnement :

- En général le frein doit être mis sur « PARK »
- Sécurisez les roues avec des cales
- Volet d'atterrissage sur position 0

En extrême condition météorologique ou fort vent travers, l'aéronef doit être fixé au sol, si un logement dans un hangar n'est pas possible.

Attention :

Frein en position « PARK » ne doit pas être mis sous condition froide (humidité glacée peut bloquer les freins) ou les freins surchauffés.

5.4 Ancrage au Sol

Stationnement en extérieure, mettez l'aéronef si possible le nez dans le vent. Le frein en position « PARK » ou mettre des cales pour bloquer les roues. Câble ou ceinture peuvent être utilisé pour fixer l'aéronef au sol sur les points d'ancrage.

Ne pas utilisez chaîne, fil ou câble en acier pour attacher l'aéronef.

Câble ou ceinture supplémentaire est à fixer entre le plateau d'hélice et le capot moteur et le sol sur le point d'ancrage.

Les modèles équipés d'un crochet de remorquage, peuvent utiliser ce dernier comme troisième point d'ancrage.

Le manche doit être sécurisé en position tiré à l'aide de la ceinture de sécurité.



Point de fixation sur le hauban avant illustré sur l'image.



Point de fixation entre le plateau d'hélice et le capot moteur.

6. Liste d'Équipement Minimum

- Ceinture de sécurité à 4 point par siège
- Indicateur de vitesse avec les marquages
- Altimètre avec un sélecteur de pression atmosphérique (hPa)
- Boussole
- Compte tours
- Indicateur de température d'eau
- Indicateur de température d'huile
- Indicateur de pression d'huile
- Gauge d'essence
- Indicateur de charge
- Plaquette de données aéronef
- Manuel de vol
- Système de sauvetage balistique (parachute)
- Check-list

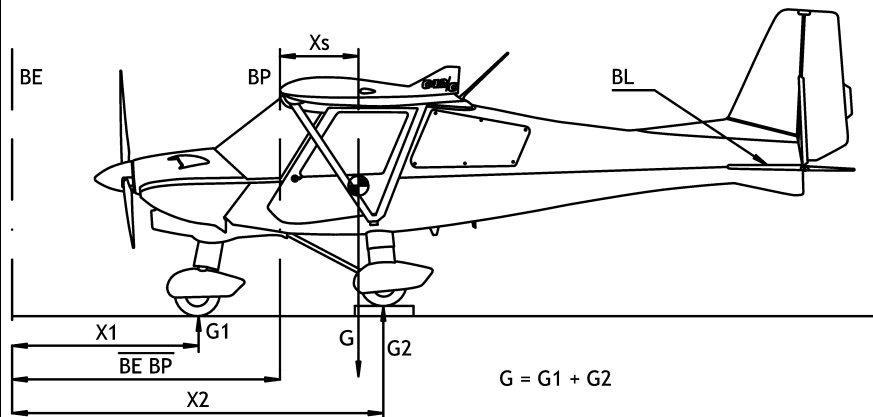
7. Dimensions

Les dimensions sont à reprendre de la page 6 à 9 et dans l'annexe de ce manuel de vol.

8. Masse et Centrage

Placer l'aéronef sur trois balances sur une surface plate et mettez à niveau 0° le plan élévateur et stabilisateur.

Le centre de gravité est déterminé après le point BP en mm et puis calculé en % de la profondeur d'aile.



BP bord d'attaque de l'aile

Profondeur moyenne d'aile $l = 1360$ mm

BE BP = 1000 mm

X1 = 230 mm

X2 = 1770 mm ou 1775 mm (C42CS)

$$(I) Xs [mm] = \frac{G1 \cdot X1 + G2 \cdot X2}{G1 + G2} \cdot \overline{BE BP} = \text{_____} \text{ mm}$$

$$(II) Xs [\%] = \frac{Xs [mm] \cdot 100}{1360 \text{ mm}} = \text{_____} \%$$

8.1 Masse à Vide et Centre de Gravité

Numéro de série : _____

Type : _____ Code d'Identification : _____

Pesée :

Masse de référence : _____ kg

Masse à vide : _____ kg

X1 = _____ mm, X2 = _____ mm

G₂ G_{2G} : _____ kg + G_{2D} : _____ kg = _____ kg

G₁ = _____ kg

G total = _____ kg

x_s mm: _____ mm

x_s % : _____ % L

C'est la responsabilité du pilote de respecter et vérifier que l'aéronef ne dépasse pas la masse maximale de décollage.

Masse à vide : _____ kg

Maximal charge : _____ kg

Maximal charge avec réservoir plein : _____ kg

Masse maximale de décollage : **450,0 kg 472,5 kg**

(Biffez l'indication de poids non nécessaire)

Lieu et date : _____

Signature : _____

Plan de charge

| | masse x bras de levier = couple | | |
|--|---------------------------------|----------------|-------|
| masse à vide | kg | mm | kg mm |
| 1. Passager | | 400 | |
| 2. Carburant | | 950 | |
| 3. Bagage (max 10kg) | | 950 | |
| masse totale : | | couple total : | |
| $\text{bras de levier} = \frac{\text{couple total [kg mm]}}{\text{masse totale [kg]}} = \quad \text{mm}$ | | | |

Bras de levier maximal autorisé : masse maxi. : 300 – 560 mm
 (depuis de le point BP) masse à vide : 280 – 460 mm

Lieu et date : _____

Signature : _____

Plan de charge

| | masse x bras de levier = couple | | |
|--|---------------------------------|----------------|-------|
| masse à vide | kg | mm | kg mm |
| 1. Passager | | 400 | |
| 2. Carburant | | 950 | |
| 3. Bagage (max 10kg) | | 950 | |
| masse totale : | | couple total : | |
| $\text{bras de levier} = \frac{\text{couple total [kg mm]}}{\text{masse totale [kg]}} = \quad \text{mm}$ | | | |

Bras de levier maximal autorisé : masse max. : 300 – 560 mm
 (depuis de le point BP) masse à vide : 280 – 460 mm

Lieu et date : _____

Signature : _____

9. Plaquette Indicatrice et Check-List

Vitesses

Vitesse à ne jamais excéder :

| | |
|-----------------------|--------------------|
| C42 (C42A) | 180 km/h (97 kts) |
| C42B et C42C | 216 km/h (116 kts) |
| C42CS | 225 km/h (121 kts) |
| Vitesse de décrochage | 65 km/h (35 kts) |

Facteur de charge

| | |
|-----------------|--------|
| Limite positive | +4 g. |
| Limite négative | - 2 g. |

Vitesse de vent maximal pour l'utilisation

| | |
|--------------------------|------------------|
| Vent laminaire | 22 kts (40 km/h) |
| Vent traversier démontré | 16 kts (30 km/h) |
| Charge utile | Max _____ kg |
| | Min 65 kg |

L'utilisation est sous la responsabilité de l'utilisateur.

Constructeur : COMCO IKARUS GmbH

Numéro de série : _____

Code d'Identification : _____

Année de Construction : _____

Mois : _____

Masse à vide : _____

10. Check-List avant Décollage

1. Ceinture de sécurité mise ?
2. Commande libre et correcte ?
3. Système de sauvetage balistique déverrouillé ?
4. Assez d'essence ?
5. Robinet d'essence OUVERT
6. Pompe à essence ON
7. Choke (Starter) TIREZ
8. Réchauffe Carburateur
(sur C42B / C42C / C42CS) OFF
9. Instruments électriques ON
10. Altimètre réglé?
11. Volet d'atterrissage Position 1
12. Check magnétos
13. Direction de vent?
14. Piste et approche DEGAGÉES

11. Équipement Approuvé

Les hélices mentionnées ci-dessous sont valables pour toute la série C42 (C42A, C42B, C42C, et C42CS).

Moteur : BRP ROTAX 912 UL
Réducteur C, 2.27 :1

Hélice approuvée :

- WARP DRIVE bipale, 68" diamètre ajustable au sol
- WARP DRIVE tripale, 68" diamètre ajustable au sol
- Sport-Prop 170R tripale ajustable au sol
- GSC tripale, 68" diamètre ajustable au sol
- Neuform bipale CR2-75 ajustable au sol
- Neuform tripale CR3-75 ajustable au sol
- Kiev Prop tripale BB 263/1700 ajustable au sol

Moteur : BRP ROTAX 912 ULS
Réducteur C, 2.43 :1

Hélice approuvée :

- WARP DRIVE tripale, 68" diamètre ajustable au sol
- GSC tripale, 68" diamètre ajustable au sol
- Neuform tripale CR3-75 ajustable au sol
- Neuform tripale CR3-V-R2H pas variable (manuel ou électrique)
- Kiev Prop tripale BB 283/1800 ajustable au sol
- DUC Hélices Flash tripale ajustable au sol

Système de sauvetage balistique approuvé :

- BRS 5-UL4
- BRS-6-1050-SP-DAeC
- Magnum 450 Speed (masse max. de décollage 450 kg)
- Magnum High Speed Soft pack
- Magnum Light Speed Soft pack

Les consignes constructrices du système de sauvetage balistique concernant le montage et la maintenance, sont à respecter. Il est absolument important que le parachute soit protégé de l'humidité. S'il a pris l'humidité, il est impératif de le sécher et de le réemballer.

Un système de sauvetage avec une fusée balistique a une date d'expiration.

- Avant décollage, déverrouiller la poignée de déclenchement.
- Après atterrissage verrouiller le système.

Réservoir approuvé :

- 1x / 2x 50 l*
- 1x / 2x 65 l

* non disponible

Divers équipements approuvés :

Volet d'atterrissage avec moteur électrique

12.3 Vitesse de Croisière (Monoplace)

| | Rotax 912 UL | Rotax 912 UL S |
|---|---------------------|-----------------------|
| C42 à 4700 trs/min (65%) | 155 km/h (84 kts) | 165 km/h (89 kts) |
| C42B à 4700 trs/min (65%) | 160 km/h (86 kts) | 170 km/h (92 kts) |
| C42C à 4700 trs/min (65%) | 165 km/h (89 kts) | 175 km/h (94 kts) |
| C42CS à 4700 trs/min (65%) | 175 km/h (94 kts) | 185 km/h (99 kts) |
| Vitesse pour un rayon maximal : | 140 km/h (76 kts) | 145 km/h (78 kts) |
| Rayon maximal avec réservoir de 50l et condition sans vent approx. 270 nm (500 km) | | |
| Rayon maximal avec réservoir de 65l et condition sans vent approx. 350 nm (650 km) | | |

12.4 Performance Moteur Éteint (Monoplace)

| | |
|---|--------------------|
| Masse de décollage : | 472.5 kg |
| Minimum taux de descente : à 85 km/h (46 kts) avec volets en position II | 2 m/s (393 ft/min) |
| Meilleur finesse à 95 km/h (51 kts) | 1 :11 |

ATTENTION :

Les consignes du manuel d'opération ROTAX sont à respecter.

13. Fixation Ailes

13.1 Fixation Ailes sur le Fuselage

Pour attacher les ailes sur le fuselage, suivez les instructions suivantes :

- Etape 1** Amenez les haubans principaux dans la position correcte vers l'aile puis attachement des haubans verticaux dans les supports (devant et arrière) dans l'aile.
- Etape 2** Amenez l'aile vers le fuselage, elle doit faire l'angle droit avec la porte. Portez l'aile uniquement par les haubans (partie fixation d'hauban) et la partie fixation d'aile.
- Etape 3** Vérifiez l'aile afin que le bord d'attaque soit au-dessus de bord de fuite.
- Etape 4** Apportez doucement l'aile vers les supports d'ancrage d'aile.
- Etape 5** Avant de placer les fixations sur l'ancrage, veuillez mémoriser les points d'ancrage. Il est important de placer la fixation dans l'ancrage arrière avant d'ancrer dans l'avant. Cela se fait par un léger tour dans le sens des aiguilles d'une montre. (L'aile gauche sera faite en contre sens).

Par un léger mouvement vers le haut, la fixation arrière se verrouille dans l'ancrage de l'aile, la fixation avant se met en dessous de l'ancrage de l'aile.

Par un mouvement symétrique de l'aile vers l'avant, baissez le bord de fuite, la fixation avant se verrouille dans l'ancrage avant d'aile. En même temps s'assurer que l'embout des haubans s'est mis dans le carré du fuselage.

Maintenant vérifiez, si les deux fixations sont verrouillées dans l'ancrage.

Etape 6 Attention et action immédiate

1. Insérez le boulon de sécurité au travers de la fixation aile avant
2. Insérez le boulon de sécurité au travers de la fixation aile arrière
3. Insérez le boulon de sécurité au travers du carré de fuselage pour le support d'hauban.
4. Tous les boulons doivent être sécurisés par les goupilles
5. Par un soulèvement fort de la jonction d'hauban, vérifiez si les attachements et boulons sont vraiment fixés et sécurisés.

Répétez les étapes 1 à 6 pour l'autre aile.

Enlevez éventuellement tous les blocages d'aileron.

Etape 7 Rapporter le tube de liaison de l'aileron gauche et droit sur le triangle de liaison des ailerons. Vérifiez que les rotules sont fermées et verrouillées sur le triangle de liaison.

Etape 8 Verrouillez les connexions du volet d'atterrissage gauche et droite.

Etape 9 Connectez le tube Pitot dans son support et si installés, connectez les feux de positions.

Etape 10 Fermez le toit de la cabine.

13.2 Aile Repliable pour le Rangement

Optionnelle pour les modèles C42 (C42A) et C42B

1. Enlevez le toit de la cabine
2. Déverrouillez les liaisons des ailerons du triangle de liaison.
3. Déverrouillez les connections du volet d'atterrissage
4. Déconnectez le tube Pitot et si installés, les feux de position
5. Enlevez le boulon de sécurité du carré de fuselage pour le support d'hauban.
6. Enlevez les boulons de sécurité de la fixation avant des ailes.
7. Enlevez les boulons de sécurité de la fixation arrière des ailes.

Pour plier les ailes, les 5 étapes sont à suivre.

Étape 1 Levez l'aile droite, vrillez légèrement pour déverrouiller la fixation avant et puis arrière de l'ancrage d'aile.

Étape 2 Tirez l'aile jusqu'à la butée

Étape 3 Tournez l'aile à une position verticale, les haubans pointés vers l'hélice.

Étape 4 Pliez l'aile vers l'arrière.

Étape 5 Placez l'aile sur l'empennage dans les supports préinstallés.

Répétez les étapes 1 à 5 pour l'aile gauche.

14. Inspection Pré-Vol

Avant tout vol, le pilote, en tant que commandant de bord, doit effectuer une inspection pré-vol.

14.1 Moteur

- Vérifiez les dégâts sur l'hélice et le cône d'hélice sécurisé.
- Veillez s'il n'y a pas de trace de frottement entre le capot moteur et le plateau du cône d'hélice. Cela signifie soit que le support moteur a un défaut ou le capot moteur est mal fermé.
- Vérifiez s'il n'y a pas de fuite dans le capot moteur partie basse.
- Vérifiez la suffisance du liquide de refroidissement et l'huile.
- Sécurisez le capot moteur
- Vérifiez la propreté des radiateurs de refroidissements (huile et eau)
- Vérifiez si l'ouverture d'air de refroidissement n'est pas obstruée .
- Vérifiez si l'ouverture NACA est libre

14.2 Train Principal (Atterrissage)

- Vérifiez tous les parties qui sont sécurisés (carénages de roue, disque de frein, étrier, etc...)
- Vérifiez s'il n'y a pas des déformations visibles.
- Jugez s'il y a suffisamment de pression dans les amortisseurs. (L'aéronef doit être droit; mettez la pression sur l'amortisseur, l'amortisseur doit se remettre)
- Vérifiez la pression et l'état des pneus.

14.3 Aile Gauche

- Fixation d'aile sécurisée ?
- Les haubans bien mis et sécurisés ?
- Les haubans verticaux sécurisés et verrouillés avec les clips ?
- Tube de Pitot fixe et libre de poussières et d'eau ?
- Vérifiez la liaison d'aileron et le renvoi par la trappe dans l'aile. (Fermeture-éclair)
- Vérifiez l'entoilage (fissure ou d'autre)
- Vérifiez le positionnement des lattes de profil.
- Vérifiez le bord d'attaque et les poutres d'aile si déformation
- Vérifiez les fixations et connexions de l'aileron et le volet d'atterrissage.
- Vérifiez les splades d'aileron si déformation et sécurisés(uniquement pour le C42C et C42CS de la série C42)

14.4 Fuselage Côté Gauche

- Vérifiez la condition de la coque (fissure, trou ou autre irrégularité)
- Vérifiez la fixation des deux parties de la coque (visseries et boulonneries)
- Vérifiez la trappe de bagages, fermée et sécurisée, et :
 - renvoi de la gouverne de profondeur
 - fixation du système de sauvetage balistique y le parachute
 - cinématique des renvois de câbles des ailerons

14.5 Empennage

- Vérifiez la fixation du plan fixe de la profondeur
- Vérifiez la fixation des gouvernes (axe et goupilles)
- Vérifiez la connexion de la gouverne de profondeur
- Vérifiez la connexion et fixation du trim tab.
- Vérifiez la connexion et fixation du flettner tab. (C42C et C42CS)
- Vérifiez la connexion de la liaison de la gouverne de profondeur
- Vérifiez les haubans de l'empennage si déformation
- Vérifiez la connexion et fixation des câbles de la gouverne de direction
- Vérifiez l'entoilage (fissure, trou ou d'autres irrégularités)

14.6 Fuselage Côté Droite

- Vérifiez la structure de la coque (fissure, trou ou autre irrégularité)
- Vérifiez la fixation des deux parties de la coque (visseries et boulonneries)
- Vérifiez-le renvoie de la gouverne de profondeur par la trappe de bagage
- Le capot du réservoir fermé et sécurisé ?

14.7 Aile Droite

- Voir 14.3 Aile Gauche

14.8 Cabine Intérieure et Extérieure

- Vérifiez la condition des portes et serrures, ainsi que la verrière (fissure)
- Vérifiez le libre mouvement (manche, palonnier, et la commande des volets)
- Vérifiez la poignée de frein et la position « park »
- Vérifiez la connexion du triangle de renvoi des ailerons si sécurisée
- Vérification visuelle des câbles d'aileron et leurs poulies
- Vérifiez la valve d'essence

14.9 Instruments

- Alimentation électrique (tournez la clé)
- Réglez l'altimètre
- Vérifiez la quantité de l'essence
- Vérifiez le fonctionnement de la radio et son intercom

14.10 Purge

- Purge du réservoir d'essence (la valve de purge se trouve en dessous de siège copilote)

15. Soins et Maintenance

Soin et Nettoyage :

Toutes les parties en métal sont traitées contre la corrosion et ne requièrent aucun traitement spécifique.

Toutes les saletés sur l'entoilage ou sur l'aéronef, sont à enlever avec de l'eau propre.

Réparation de l'entoilage : toutes fissures sont à réparées afin de garantir votre sécurité. Un kit de réparation de toile est disponible auprès de votre distributeur ou constructeur. La colle fournie avec le kit doit être appliquée sur une surface propre et dégraissée. Toutes fissures plus grandes que 5 cm ou sur la couture doivent être réparées par un spécialiste de la toile. En cas de doute, contactez votre distributeur ou le constructeur.

Prenez soins en nettoyant toutes les surfaces transparentes dans la cabine et à l'extérieur (plastique transparent) ! Il est absolument recommandé d'utiliser de l'eau propre et légèrement de savon pour adoucir et rincer la saleté. Utilisez un tissu de micro fibre pour nettoyer et sécher, qui est uniquement dédié pour la cabine et vitre de l'extérieur.

Ne pas utiliser des détergents à base de solvants ou acides!

Tous Entretien :

À effectuer par des techniciens ou mécaniciens habilités et confirmés par COMCO IKARUS GmbH.

Modification et Réparation Majeur :

À signaler à l'autorité et contrôlé par un inspecteur habilité.

Navigabilité :

Est garantie par le constructeur ou un des inspecteurs de la DAeC en Allemagne, pour tous les autres pays, différentes réglementations sont appliquées.

Réparations :

Les réparations par le propriétaire sont limitées à l'échange des pièces défectueuses. Il est obligatoire d'utiliser uniquement des **pièces d'origine**. Il est interdit de réutiliser, de remettre en état des pièces défectueuses ou ayant déjà servies, dans le but d'effectuer la réparation.

Inspections périodiques :

Inspection voire le Manuel d'Entretien pour la série COMCO IKARUS C42.

Les inspections périodiques (50 et 100heures) doivent être effectuées conformément au manuel d'entretien de la série C42 de COMCO IKARUS GmbH et au manuel d'entretien moteur de ROTAX. En cas de non-respect des contrôles périodiques suivant les manuels d'entretien, la sureté de l'aéronef n'est plus garantie et peut engendrer la perte de la garantie de l'aéronef.

Les inspections devront être effectuées dans un de nos IFC (Centre de vol IKARUS), ITB (Base technique IKARUS) ou ISC (Centre de service IKARUS).

Au cas où le propriétaire souhaite faire les inspections lui-même, il est important d'avoir le manuel d'entretien pour la série IKARUS C42, qui est disponible auprès des centres, distributeur ou chez COMCO IKARUS GmbH.

Problème technique :

Toute panne technique ou défaut sur un IKARUS C42 est à signaler auprès :

- Le constructeur ou le distributeur du pays, ou
- L'administration compétent du pays.

16. Paramètres

| | |
|-----------------------------|---|
| Envergure C42 (A) et C42B : | 9450mm (31,0 ft) |
| Surface d'aile : | 12.5m ² (134,5 ft ²) |
| Envergure C42 C et C42CS : | 8710mm (28,6 ft) |
| Surface d'aile : | 11.9m ² (128,1 ft ²) |
| Largeur d'aile : | 1435mm (4,7 ft) |
| Aile en dièdre (type-V) 1° | |

a.) L'angle de calage de l'aile par rapport de la poutre centrale : 8,5°

Remarque : L'angle de calage est à mesurer sur l'intrados à partir du tube de l'aile arrière vers le tube de l'aile avant de la nervure principale de l'aile.

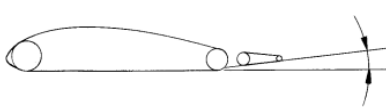
b.) L'angle de calage de l'empennage horizontal par rapport de la poutre centrale : 7°

Remarque : L'angle de calage est à mesurer à partir du tube avant vers le tube arrière de l'empennage horizontal.

La différence de l'angle de calage : entre l'aile et l'empennage horizontal, mesurée à partir de la nervure principale de l'aile, doit être **1,5°**

c.) Les déflexions des ailerons, gouvernes et volets

Remarque : Le calage standard de l'intrados de l'aileron est -5° par rapport à la corde de l'aile (tangente entre tube avant et arrière). Il est défini par le tube de commande d'aileron.



-5°

Écart de la rotation d'axe

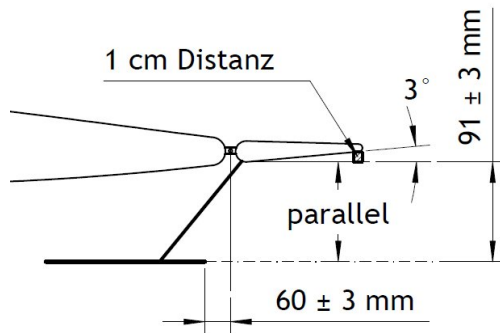
Les postions d'aileron

| | | |
|-------------------|----------|--------------|
| Position neutre : | -7° ± 1° | -35mm ± 10mm |
| Vers le haut : | 20° ± 2° | 90mm ± 10mm |
| Vers le bas : | 14° ± 2° | 70mm ± 10mm |

Distance du point de mesure à partir de l'axe d'aileron : 250mm

La configuration des coupelles en dessous de l'aileron sur le C42C et C42CS.

Angle de la coupelle en relation avec l'intrados de l'aileron +3° ± 1°



La mesure est effectuée avec un niveau à bulle et une calle de 1 cm sur l'intrados de l'aileron.

Gouverne de direction

| | | |
|--|------------------------|--------------------|
| Vers la gauche | $32^\circ \pm 2^\circ$ | 210 mm \pm 15 mm |
| Vers la droite | $32^\circ \pm 2^\circ$ | 210 mm \pm 15 mm |
| Distance du point de mesure à partir de l'axe d'aileron : 410 mm | | |

Gouverne de profondeur

| | | |
|--|------------------------|--------------------|
| Vers le haut | $28^\circ \pm 2^\circ$ | 210 mm \pm 15 mm |
| Vers le bas | $20^\circ \pm 2^\circ$ | 130 mm \pm 15 mm |
| Distance du point de mesure à partir de l'axe d'aileron : 410 mm | | |

Volet de Flettner (C42C et C42CS)

| | | |
|---|-----------------------|------------------|
| Position neutre de la gouverne de profondeur : le volet de Flettner | $0^\circ \pm 2^\circ$ | 78 mm \pm 3 mm |
|---|-----------------------|------------------|

Volet d'atterrissage

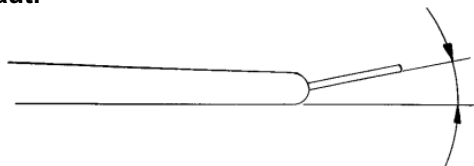
Remarque : L'angle du volet est mesuré de l'intrados du volet vers la nervure principale (à chaque nervure une tangente du tube avant vers le tube arrière)

| | | |
|--|-------------------------|--------------------|
| Position volet I | $-5^\circ \pm 1^\circ$ | 27 mm \pm 5 mm |
| Position volet II (décollage et atterrissage) | $+11^\circ \pm 1^\circ$ | 60 mm \pm 5 mm |
| Position volet III (atterrissage) | $+32^\circ \pm 1^\circ$ | 170 mm \pm 10 mm |
| Distance du point de mesure à partir de l'axe d'aileron : 310 mm | | |

Volet de trim

Commande vers le haut : volet du trim vers la gouverne de profondeur -5°

Remarque: avec la commande mécanique ne pas excéder -5° vers le haut.



d.) Le train d'atterrissage

| | | |
|------------------|----------------------|---------------|
| Train principal | 2.0 - 2.5 bar | 29 - 36 psi |
| Train avant | 1.6 - 2.0 bar | 23 - 29 psi |
| Amortisseur | 28.0 - 34.0 bar | 400 - 490 psi |
| Quantité d'huile | 200 ml (0.42 pts) | |
| Type d'huile | HVP 10 (hydraulique) | |

e.) Freins

Dans la série IKARUS C42 différents systèmes de frein sont employés. Par exemple : Sachs, Magura, Tost et Beringer.

Tous renseignements d'entretien figurent dans le manuel d'entretien, ou consulter un centre de service/vol d'IKARUS, usine ou votre importateur.

f.) Moteur

Tous renseignements d'entretien figurent dans le manuel d'entretien ou le manuel d'entretien de ROTAX, ou consulter un centre de service/vol d'IKARUS, usine ou votre importateur.

17. Particularité avec l'Option de Malonnier

17.1 Équipement

Avec l'équipement suivant, l'aéronef peut être piloté sans engagement des pieds et jambes pour diriger le train avant et la gouverne de direction :

- a.) Relais de gaz modifié incl. prolongation du poignet de gaz
- b.) Malonnier avec le tirant pour diriger la gouverne de direction et palonnier
- c.) Plaquette indicatrice sur le malonnier

L'installation de l'équipement doit être conforme aux instructions du constructeur. Tous changements du système de malonnier hors conformité, n'est pas autorisée.

17.2 Montage et Démontage

Le montage du malonnier s'effectue en enfichant le malonnier sur l'arbre monté en travers de la poutre centrale, et en le vissant avec un boulon de M8x40.

Le tirant monté sur le malonnier est à connecter avec le connecteur rapide sur le palonnier droit du siège pilote gauche. Après installation, une vérification du connecteur rapide sur verrouillage est requise.

Finalement la longueur du poignet de gaz sur le côté gauche peut varier entre 10 et 30 cm en-dessous du malonnier. Cela doit rester en-dessous du malonnier afin de ne pas déranger l'un ou l'autre.

Le démontage du malonnier s'effectue au sens inverse.

17.3 Fonctionnement

Le train avant et la gouverne de direction sont dirigés par la main gauche avec le malonnier. En tirant le malonnier vers soi, l'aéronef tourne à gauche et en poussant vers l'avant l'aéronef tourne vers la droite.

En général la main droite reste sur le manche central et commande les ailerons, la gouverne de profondeur et le frein. La main gauche dirige le malonnier et les gaz qui se trouvent juste en-dessous.

Décollage :

- Aligned l'aéronef sur la piste, main gauche (MG) sur le malonnier
- MG accélération par la poignée de gaz
- MG reprend le malonnier pour diriger l'aéronef pendant le roulage et le décollage.
- Après décollage environ 5 à 10m hauteur, la MG contrôle les gaz qui sont à la puissance max (complet vers l'avant)
- MG reste sur le malonnier néanmoins pour changer le régime moteur.

Dans les différentes phases de vol rectangulaire, virage, vol lent et glissade, aucune particularité n'est requise.

Atterrissage :

L'approche s'effectue de façon normale. En vent cross, la méthode aile vers le bas est recommandée.

À l'arrondi les points suivants sont à respecter :

- Vitesse avant arrondi vers 100km/h à 4 à 5m hauteur, MG sur le malonnier
- MG gaz au ralenti
- MG reprend directement le malonnier et dirige l'aéronef pendant la phase de décélération et roulage.

Pendant l'exercice de remise de gaz la procédure de décollage est à appliquer.

18. Utilisation de la Série C42 avec les Portes Démontées

L'aéronef de la série C42 peut voler sans les portes aux conditions suivantes :

- Tous objets volant (carte, document ou d'autre) sont à sécuriser.
- Le largage de tout objet pendant le vol est interdit
- Tout vol avec une ou deux porte(s) démontée(s), la vitesse est limitée de 150km/h IAS.
- Glissade avec porte démontée n'est pas autorisée
- Avec volet en position atterrissage (III) une turbulence augmentée peut se créer dans la cabine.

19. Instruction sur Utilisation des Batteries LiFe

Dans la série C42, l'utilisation des accumulateurs LiFe a une importance dans la réduction de masse, suite à la densité d'énergie. Elle diminue sa masse d'environ de 3,5kg et uniquement disponible en option. Ces caractéristiques se déterminent par les points suivants :

- Sans entretien
- Petit en taille
- Rapide chargement
- Grande tension
- Auto-déchargement réduit

Afin de pouvoir utiliser la grande tension pour le démarrage une température minimale doit être atteint.

En basse température, la batterie LiFe peut présenter une charge faible, mais cela est uniquement une apparence.

Nous recommandons de faire tourner le démarreur sans les MAG allumées pendant 2-3 seconde, 2 à 3 fois. Cela aide la batterie de prendre sa température d'opération.

Après la chauffe de la batterie, un démarrage normal peut être tenté. (Pompe électrique d'essence, allumé ; Magnétos, allumés ; Choke, tiré)

Une sécurité supplémentaire doit être montée dans la série C42 en jonction avec la batterie LiFe. Le module « protection de surcharge » aide à protéger la batterie d'une surcharge et coupe automatiquement la charge. Le voyant de charge s'allume pour illustrer la surcharge. Elle s'éteint automatiquement dès que la batterie atteint une charge de 12 volt ou par le bouton reset. À plusieurs répétitions, cela indique que le module « protection de surcharge » est en défaut et demande un remplacement. L'Atterrissage sur un terrain le plus proche est recommandé.

Depuis octobre 2018 (numéro de série 1809-7555), le module « protection de surcharge » est intégré dans le module de contrôle de charge, qui ne nécessite plus le module de « protection de surcharge » à part. Grâce à cette intégration, le bouton reset n'est plus requis, le circuit de charge sera automatiquement repris dès la batterie atteint le seuil de charge d'environ 14 volt.

20. COMCO IKARUS Garantie Constructeur

20.1 Information sur la Garantie

Pour une période de deux (2) ans à compter de la date d'achat, COMCO IKARUS garantie, à l'acheteur original, ou acheté par un revendeur, importateur ou distributeur autorisé, l'aéronef avec des accessoires originaux et aux normes spécifiques de construction au moment d'achat.

Cela est la garantie complète et exclusive pour un avion léger avec des accessoires originaux de COMCO IKARUS.

En aucun cas, COMCO IKARUS est responsable en vertu de cette obligation de garantie pour les dommages ou les pertes, ainsi que du fait de l'utilisation ou de l'incapacité à utiliser, ce qui entraîne des dommages directs ou indirects (notamment la perte d'utilisation, perte de temps, les inconvénients, les pertes commerciales, les pertes de bénéfices ou d'économies).

Cette garantie ne porte pas atteinte aux droits légaux que vous méritez de votre contrat d'achat, comme garantie d'adéquation à un usage ordinaire et la nature, ce qui est habituel avec les choses du même genre, ni aucun droit contre le vendeur d'un aéronef de la convention d'achat.

20.2 Service Après-Vente

En cas où l'aéronef ne correspond pas au norme et spécification actuelle de COMCO IKARUS, l'aéronef est pris en charge par la garantie, et sera réparé à la charge du constructeur.

L'acquéreur de l'aéronef est dans ce cas obligé d'informer les défauts auprès du constructeur, ou son représentant, avant la fin de la garantie, afin de procéder à la réparation de l'aéronef par un centre de vol, de réparation ou technique de COMCO IKARUS.

COMCO IKARUS n'est pas en obligation de garantir les spécifications des produits non fabriqués par COMCO IKARUS et ne prend pas en charge des promesses faites par son distributeur ou représentant.

Dans la plupart des cas, le distributeur autorisé où vous avez acheté l'aéronef reconnaît la demande de garantie et effectue les travaux dans l'enveloppe de la garantie.

20.3 Réclamation de Garantie

Afin de faire valider la garantie, l'aéronef en question et/ou les équipements concernés sont à remettre à un centre de vol, service, ou technique autorisée par COMCO IKARUS dans la configuration originale.

Les informations suivantes de l'aéronef sont nécessaires :

- Nom du propriétaire
- Adresse du propriétaire
- Numéro de contact
- E-mail
- Numéro de série
- Total heure de vol
- Nombre d'atterrissage
- Description du défaut
- Des photos digitales du défaut (en cas de besoin)

La garantie est uniquement valable avec une quittance ou facture avec mention date d'achat de l'aéronef.

Assurez-vous que tous les réparations ou entretiens soient effectués par un centre de vol, technique ou service IKARUS avec les exigences de COMCO IKARUS.

En cas de nécessité, des informations supplémentaires sur les entretiens et réparations par un centre de vol, technique ou service IKARUS sont à remettre à COMCO IKARUS. De ce fait il est nécessaire de garder toutes les documentations, en cas de demande.

20.4 Condition préalable

Réclamations ne peuvent pas être prise en charge, si le numéro de type ou série a été changé, modifié, dupliqué, enlevé ou illisible. COMCO IKARUS et ses distributeurs gardent le droit de refuser le service de garantie, en cas où des documents nécessaires ne sont pas présentés, partiellement, illisibles ou en aucun accord avec les informations de l'usine.

Après la décision de COMCO IKARUS en cas de réparation de l'aéronef, un échange de pièces ou d'accessoires avec des pièces fonctionnellement équivalents nouveaux ou de remplacement. Garantie des produits ou des composants échangés sera fournie pour le reste de la période de garantie d'origine. La période de garantie d'origine ne sera pas prolongée. Toutes les pièces d'origine remplacées deviendront la propriété de COMCO IKARUS. COMCO IKARUS ne garantit pas l'installation, la maintenance et le service des produits, des accessoires ou des articles.

COMCO IKARUS décline toute responsabilité pour les problèmes ou les dommages causés par les équipements supplémentaires non-vendus par COMCO IKARUS qui sont connectés à l'aéronef ou utilisés avec l'aéronef. De même COMCO IKARUS ne garantit pas le bon fonctionnement des aéronefs de COMCO IKARUS en conjonction avec d'autres équipements. Ces accessoires sont spécifiquement exclus de cette garantie.

Si l'aéronef est utilisé en conjonction avec des produits ou des accessoires non fournis par COMCO IKARUS, COMCO IKARUS ne garantit pas un fonctionnement sans problème d'exister à partir des aéronefs et la combinaison de l'équipement accessoire et reconnaît aucune réclamation de garantie dans les cas où l'aéronef est utilisé dans une telle combinaison de dispositifs et COMCO IKARUS trouve à redire à l'aéronef. COMCO IKARUS décline expressément toute responsabilité pour les dommages aux aéronefs COMCO IKARUS pour d'autres dommages qui sont causés de quelque manière que ce soit, par l'utilisation d'aéronef, les composants, si ces composants ne sont pas fabriqués ou vendus par COMCO IKARUS.

20.5 Exclusion de garantie

Cette garantie ne couvre pas les défaillances dues à des dommages, une mauvaise utilisation, la négligence ou le manque de soins et non pour les erreurs dues à des modifications ou réparations effectuées par des personnes non autorisées.

La garantie des aéronefs de COMCO IKARUS est exclue en absolue dans les conditions suivantes :

- Les défauts ou les dommages qui ont été causés par une mauvaise utilisation, inhabituelle ou inappropriée de l'aéronef.
- Les défauts ou dommages résultant d'abus, utilisation d'équipements ou accessoires incompatibles, accident ou négligence.
- Les défauts ou dommages découlant d'essais, d'une utilisation, un mauvais entretien, l'installation, le réglage, des modifications non autorisées.
- L'aéronef qui a été démontés ou réparés non par COMCO IKARUS ou IFC / ITB / ISC que l'exploitation des aéronefs ou empêcher l'inspection et des tests adéquats pour vérifier toute réclamation de garantie est impossible.
- Surfaces et toutes les autres pièces extérieures exposées qui sont endommagés par l'utilisation normale.
- L'entretien périodique et la réparation ou le remplacement de pièces dues à l'usure.

21. Annexe

21.1 Plaquettes Indicatrices

| Objet | Emplacement |
|------------------------------------|--|
| Aerobatics warning | Tableau de bord |
| Trim | Cadre de toit |
| Flaps, mechanical | Cadre de toit |
| Engine oil specifications | Sur le dos de l'attrape de visite huile |
| Fuel specifications | Près du cache de remplissage |
| Baggage loading | Ouverture de la soute de bagage |
| Deviation table | Tableau de bord |
| Controls | Console de milieu |
| - Choke | |
| - Heating | |
| - Carburettor heat | |
| Clapet de refroidissement (option) | Tableau de bord |
| Fuel valve | Console de milieu |
| Data placard | Console de milieu |
| Type placard, fire-resistant | Poutre centrale |

21.2 Plaquettes Indicatrices

Type: _____

Manufacturer:

COMCO IKARUS GmbH

Am Flugplatz 11

D-88367 Hohentengen

Germany

Serial No.: _____

Year of production: _____

Never-exceed speed

C42 180 km/h (97 kts)

C42B and C42C 216 km/h (116 kts)

C42CS 225 km/h (121 kts)

Stall speed 65 km/h (35 kts)

Structural limitations

positive limit load factor: 4 g

negative limit load factor: 2 g

Load limits:

Maximum take-off weight: 450.0 kg (992 lbs) 472.5 kg (1041 lbs)

(Biffez l'indication de poids non-nécessaire)

Minimum useful load 65 kg (143 lbs)

Useful load according to the Pilot's Operating Handbook

21.3 Service Problem Report Form – Aircraft

Aircraft Type: _____ Serial No. _____

Year of Manufacture: _____

Engine Type: _____

Manufacture: _____

Owner: _____

Airframe: _____

Total Flight Hours until Defect: _____

Engine: _____

Airframe: _____

Total Flight Hours (Pilot) on Aircraft: _____

Description of damage: _____

Damage Report: _____

Name: _____

Date: _____

Signature: _____

21.4 Inspections Performed

Type: _____ Serial No. _____

Registration: _____

| Date | Type of inspection | Recognised expert |
|------|--------------------|-------------------|
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |
| | | |

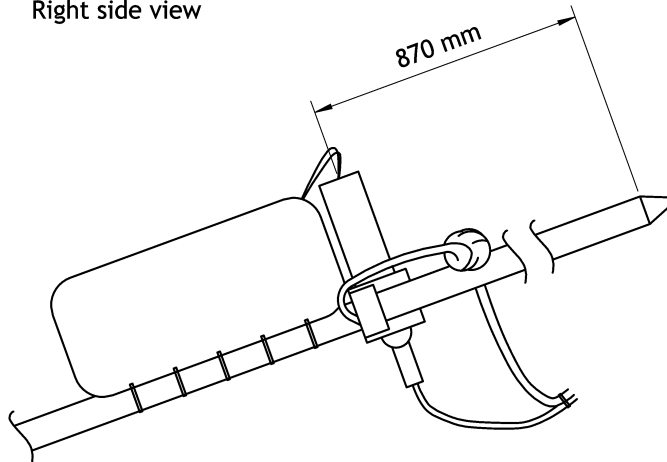
21.5 Position du Montage pour le Système de Sauvetage Balistique



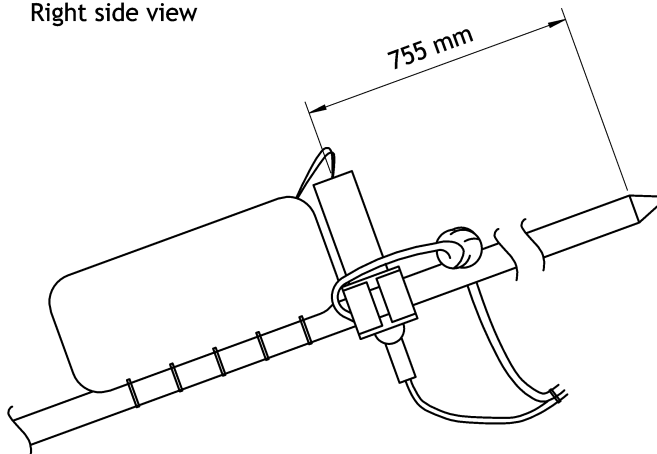
Important :

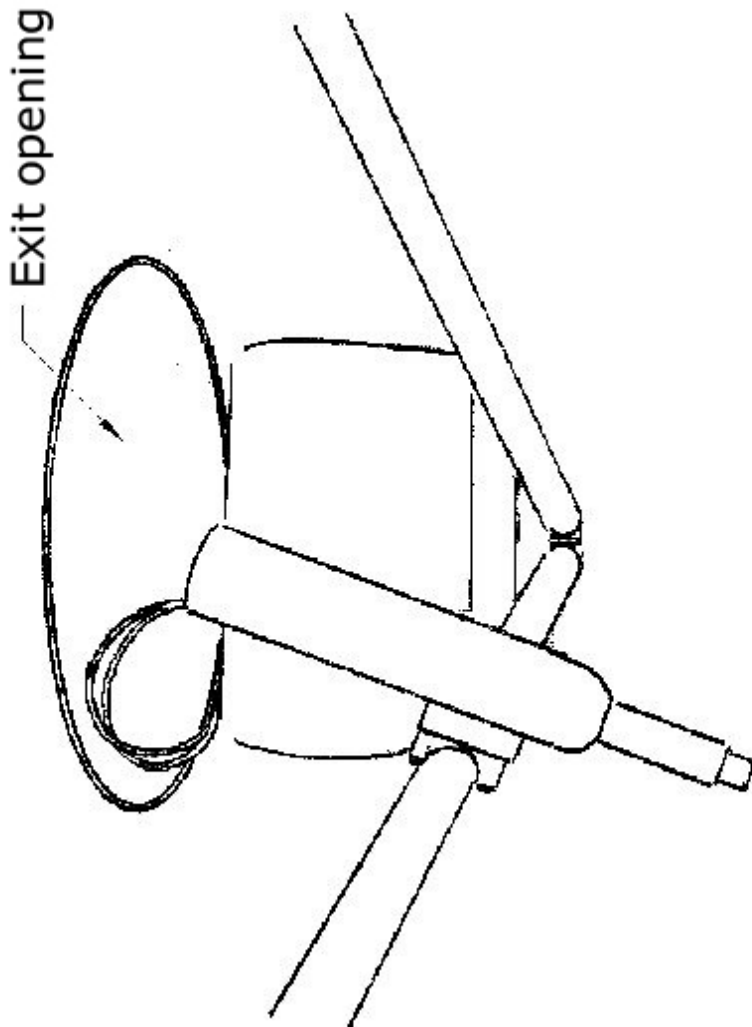
Le collier 450x7.8mm est à monter autour du collier de la fusée et de la première boucle du sac de parachute, afin d'éviter le glissement du parachute vers l'arrière.

Until September 2013
Exit opening approx. 375 mm long (in flight direction)
Right side view

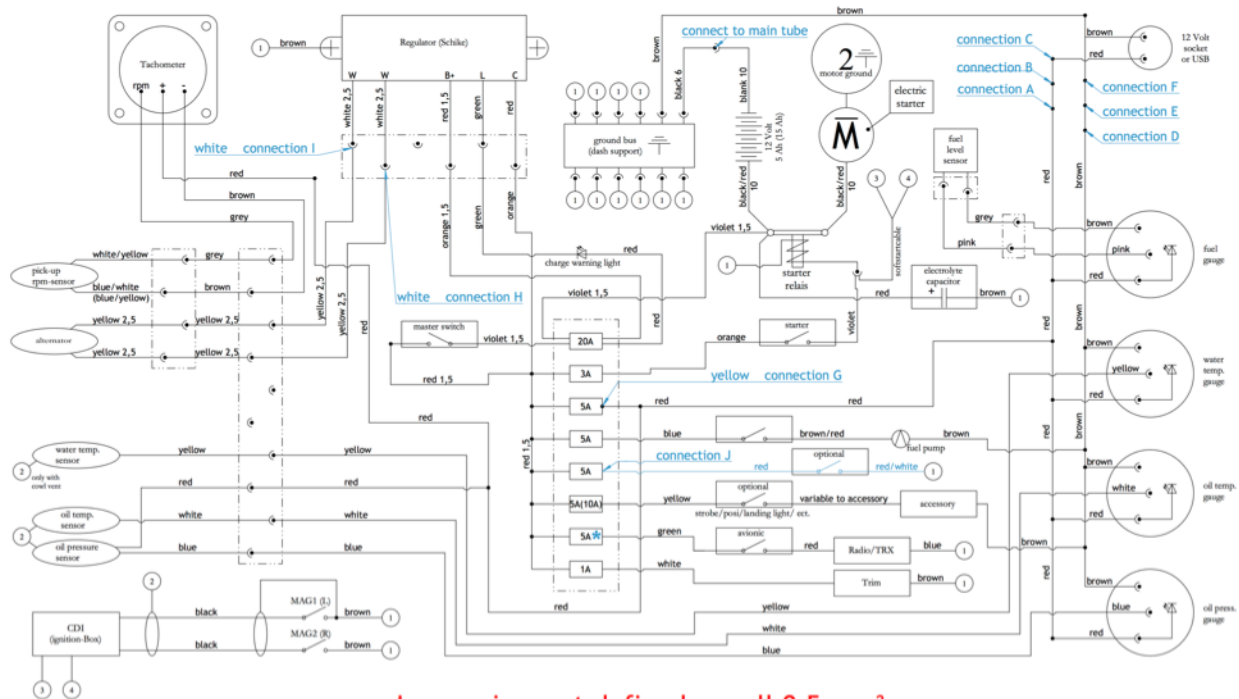


Since September 2013
Exit opening approx. 375 mm long (in flight direction)
Right side view





21.6 Plan d'Electricité



Loom wires not defined are all 0,5 mm²

* For optional devices, consult the manufacturer's amperage instructions.