

## DAeC Luftsportgeräte-Büro

# Gerätekennblatt

\_\_\_\_\_\_

#### I. Allgemeines

Muster ..... : KP-2U

Baureihe .....: Skyleader 150

Skyleader 200

Fertigungszeitraum ...: ab 01.01.2009

Hersteller ..... : JIHLAVAN airplanes s.r.o.

/Musterinhaber Znojemska 64

CZ-586 01 Jihlava

Tschechien

Musterbetreuer .....: Skyleader aircraft a.s.

Dr. Gabriel

david.gabriel@skyleader.aero

Bauvorschrift .....: UL2 (2006) Tschechien

Erweiterung der Musterzulassung: vereinfachte Musterprüfung nach LTF-UL 2003

ergänzend zu Kennblatt : 61175.1

-----

#### II. Technische Merkmale und Betriebsgrenzen

### 1. Baumerkmale

Bauweise ..... : Metall Flügelanordnung .... : Tiefdecker Leitwerksanordnung ... : hinten

Leitwerksform .....: Kreuzleitwerk
Fahrwerk .....: Bugrad (einziehbar)

Triebwerksanordnung ... : Zug
Sitzplätze ..... : 2

Sitzanordnung .....: schräg versetzt (Skyleader 150)

Nebeneinander (Skyleader 200)

## 2. Abmessungen

Flügelspannweite .....: 9,9 m /8,83 m (siehe III.7)

Flügelfläche .....: 11,85 m²

Länge ..... : 7,2 m / 7,1 m

Rumpfbreite innen ....: 0,97 m (Skyleader 150) Rumpfbreite innen ....: 1,10 m (Skyleader 200)

# DAeC-Kennblatt Nr.: 61175.2 Ausgabe 4 vom: 08.07.2013 Seite 2 von 5

3. Ruderausschläge (Werte in Klammern nur zur Info)	
Querruder (Lage zum Flügel)	
Ruderlage bei Neutralstellung: :  bei Ausschlag nach oben: 126 mm +/-5 mm (23 Grad +/- 1 Grad)	
bei Ausschlag nach unten: 83 mm +/-5 mm (16 Grad +/- 1 Grad)	
Meßpunktentfernung von der Ruderachse: 310 mm	
<u>Seitenruder</u> Ausschlag nach links: 208 mm +/-13 mm (28 Grad +/-2 Grad) nach rechts: 208 mm +/-13 mm (28 Grad +/-2 Grad)	
Meßpunktentfernung von der Ruderachse: 445 mm	
<u>Höhenruder</u> Ausschlag nach oben: 207 mm +/-10 mm (33 Grad +/-2 Grad) nach unten: 173 mm +/-10 mm (28 Grad +/-2 Grad)	
Meßpunktentfernung von der Ruderachse: 370 mm	
<pre>Landeklappen System Fowler bis: 10 Grad System Schwenk-Spaltklappe bis: 35 Grad</pre>	
4. Geschwindigkeiten (Werte in Klammern nur zur Info)	
Höchstzulässige Geschwindigkeit: 260 km/h (140 kts)	
Geschwindigkeit bei max. Leistung: 220 km/h (119 kts)	
Geschwindigkeit in starker Turbulenz : 215 km/h (116 kts)	
Geschwindigkeit für ausgefahrenes Fahrwerk: 150 km/h (81 kts) Manövergeschwindigkeit: 142 km/h (77 kts)	
Höchstgeschwindigkeit bei ausgefahrenen Klappen: 100 km/h (54 kts)	
Mindestgeschwindigkeit : 59 km/h (32 kts)	
F. Maggan	
5. Massen Maximale Abflugmasse: 450 kg	
Maximale Abflugmasse	
bei installierten Rettungsgerät : 472,5 kg	
Leermasse in Mindestausstattung: 297 kg	
6. Schwerpunktbereich	
Bezugsebene (BE): Vorderkante Flügel am Rumpf	
Flugzeuglage: Rumpfmittellinie horizontal, Fahrwerk ausgefahren	
bei Flugmasse	
Größte Vorlage: 329 mm hinter BE Größte Rücklage: 457 mm hinter BE	
Globee Rucklage 137 mm Hilleel bb	
Bei Leermasse	
Lage: 363 mm hinter BE	
7. Zugelassene Triebwerke und Propeller (Leistungsdaten unter Abschnitt 8)	
Triebwerk Propeller	
1.Hersteller/Modell : Rotax 912 ULS 1.Sport Prop 2-Blatt	
2.Hersteller/Modell : Rotax 912 UL 1.Fiti 3-Blatt	



### 8. Leistungsdaten der Triebwerke und den dazugehörigen Propellern

```
8a - 1. Triebwerk
  Hersteller .....: Rotax
  Modell ..... : 912 ULS
  Art ..... : 4-Zylinder 4-Takt, Boxer, 2 Vergaser
  Kühlung .....: Flüssigkeit / Luft
  Max. Leistung (lt. Hersteller) ..... : 73,5 KW
  bei Kurbelwellen-RPM ..... : 5800 1/min
  Max. Dauerleistung (lt. Herst.) .....: 69 KW
  bei Kurbelwellen-RPM .....: 5500 1/min
  Schalldämpfer - Anzahl/Hersteller .... : 1 / Rotax
  Nach-Schalldämpfer - Anzahl/Herst. ... : -
  Ansaugdämpfer - Anzahl/Hersteller .... : 1 / Rotax
8b - 1. Propeller
  Hersteller ..... : Sport Prop / WOODCOMP
  Modell ..... : Varia 1700 / Varia 170-2-R
  Anzahl/Material Blätter : 2 / CFK
  Max. Durchmesser ..... : 1,70 m \,
  Steigung .....: 27 Grad bei R 0,4 m
  Propellerdrehzahl bei
  Vollgas am Boden .....: 2260 1/min
  Verstellmöglichkeit ...: ja / Im Flug
8c - 1. Ge<u>triebe</u>
  Bauart .....: Zahnrad
  Übersetzung ..... : 2,43 : 1
8d - 1. Geräuschpegel: 59,67 dB(A) nach LS-UL 96
8a - 2. Triebwerk
  Hersteller .....: Rotax
  Modell ..... : 912 / UL
  Art ..... : 4-Zylinder 4-Takt, Boxer, 2 Vergaser
  Kühlung .....: Flüssigkeit / Luft
  Max. Leistung (lt. Hersteller) .....:
                                         59,6 KW
  bei Kurbelwellen-RPM .....: 5800 1/min
  Max. Dauerleistung (lt. Herst.) .....:
  bei Kurbelwellen-RPM ..... : 5500 1/min
  Schalldämpfer - Anzahl/Hersteller .... : 1 / Rotax
  Nach-Schalldämpfer - Anzahl/Herst. ... : 1 / Rotax
  Ansaugdämpfer - Anzahl/Hersteller .... : 1 / Rotax
8b - 2. Propeller
  Hersteller ..... : P. Faturik, Prag
  Modell ..... : Fiti
  Anzahl/Material Blätter: 3 / GFK
  Max. Durchmesser ..... : 1,70 m
  Steigung .....: 16 Grad bei R 0,75 m
  Propellerdrehzahl bei
  Vollgas am Boden ..... : 2445 1/min
  Verstellmöglichkeit ... : ja / am Boden
```

# DAeC-Kennblatt Nr.: 61175.2 Ausgabe 4 vom: 08.07.2013 Seite 4 von 5

8c - 2. Getriebe

Bauart .....: Zahnrad Übersetzung ....: 2,27 : 1

8d - 1. Geräuschpegel: 57,2 dB(A) nach LS-UL 96

\_\_\_\_\_\_

9. Energiespeicher

Tankinhalt .....: 2 x 32 l (im Flächenstummel), davon nicht ausfliegbar 3 l

10. Ausrüstung

Rettungsgerät: BRS (BRS-5-UL 4, BRS-6-1050 DAeC SP)

GALAXY (GRS 6/473 SD)

USH 520 B Soft

1 Fahrtmesser, 1 Höhenmesser, 1 Kompass, 1 Drehzahlmesser

1 Kühlmitteltemperaturanzeige

Andere: Vario, Öldruck-, Öltemperaturanzeige oder FlyCom

-----

### III. Zugelassene Ausrüstungsvarianten (Einzelheiten im Anhang)

1. Starres Fahrwerk

- 2. F-Schleppkupplung (siehe V. Anhang)
- 3. elektrischer Klappenantrieb
- 4. Kabinenbreite innen max. 1,10m, Sitze nebeneinander (Skyleader 200)
- 5. Spalt-Landeklappen
- 6. Tankmenge gesamt 94 L: mit Zusatztanks 2 x 15 L in den Tragflächen nicht ausfliegbar 3 L (siehe IV.)
- 7. Spannweite 8,83 m mit kleinen Randbögen

\_\_\_\_\_\_

## IV. Betriebsanweisungen - Ergänzungen - Beschränkungen

Flughandbuch

Motorhandbuch

Betriebshandbuch Rettungssystem

\_\_\_\_\_\_

## V. Anhang

# 1. Flugzeugschlepp

In der Version mit Triebwerk "Rotax 912 S/ULS" und Propeller Sport Prop / Woodcomp 2-Blatt (siehe 8b-1.)zugelassen zum Flugzeugschlepp aufgrund der Zusatzforderungen für das Schleppen von Segelflugzeugen durch Ultraleichtflugzeuge zu den Lufttüchtigkeitsforderungen für dreiachsgesteuerte Ultraleichtflugzeuge (NfL II 72/99) mit folgenden Auflagen:

- a) maximale Nennbruchfestigkeit der Sollbruchstelle  $Q_{\text{nom}}$ = 300 daN
- b) maximale Abflugmasse des geschleppten Flugzeuges = 550 kg



# DAeC-Kennblatt Nr.: 61175.2 Ausgabe 4 vom: 08.07.2013 Seite 5 von 5

### zusätzliche Ausrüstung:

- c) Schleppkupplung TOST E 85 am Heck mit Auslösevorrichtung
- d) Weitwinkel Rückspiegel an der Mittelstrebe der Kabinenhaube
- e) el. Kraftstoffpumpe
- f) Temperaturanzeige für Öl- und Wassertemperatur

g) Erweiterung des Flug-und Betriebshandbuches "Kapitel IX: F-Schlepp Betrieb"

2. Händler/Stückprüfer : Rotorcraft-Flugtechnik, Rainer Struller

Waizenhofen 1 91177 Thalmässing

3. Händler/Stückprüfer : ISAR Avaition GmbH

Flugplatz Ellermühle

84034 Landshut

\_\_\_\_\_\_

### VI. Änderungen und Erweiterungen der Musterzulassung

Ausgabe Nr.1, 28.05.2009: Ehem. Bezeichnung Rapid 200, Musterbetreuer

Ausgabe Nr.2, 31.03.2010: Rumpfbreite, RG, Klappensystem, Zusatztanks,

Spannweite

Ausgabe Nr.3, 21.09.2011: Händler/Stückprüfer

Ausgabe Nr.4, 08.07.2013: Entfall Herstellereinrüstung Tanks

\_\_\_\_\_\_