



Inhaltsverzeichnis / Table of content

Inspektionsbescheinigung Mana 23 /inspection certificate

Flugtestreport unteres/ oberes Abfluggewicht LTF/EN-A (entspricht Ascent 4)

Flugtestreport oberes Abfluggewicht – EN-B

Flight test report lower/ upper TOW LTF/EN-A (corresponds to Ascent 4)

Flight test report upper TOW LTF/EN-B

Inspektionsbericht

Gleitschirm

Dokumentationsnummer	EAPR-GS-0871/18	Ausgabe	0
Unterauftrag	Schock-/Belastungstest	deutsche Ausgabe	
Auftraggeber	UP International GmbH Kreuzeckbahnstraße 7 82467 Garmisch-Partenkirchen Deutschland		
Auftrag vom	01.07.2018		
Auftragseingang	01.07.2018		
Inhalt des Auftrages	Feststellung der Klassifizierung und ausreichender Festigkeit eines Gleitschirmes		
Art des Auftrages	vereinfacht	Bezug:	768
Inspektionsort	87730 Bad Grönenbach, Sitz der Inspektionsstelle		
Inspektionsgegenstand	Mana 23		
Seriennummer	XA615-02-1-179-7337-#5	Zustand	neu
Inspektionsgrundlage	LTF 91/09 , Pkt. 1., 3., 10., Anhang I, - EN 926-2 - EN 926-1 - IA 013,014		
Prüfzeitraum	01.07.2018	bis	30.07.2018
Inspektionsdatum	30.07.2018		

Dieser Inspektionsbericht umfasst 6 Seiten inkl. Deckblatt und Anlagen

Dieser Inspektionsbericht darf nur vollständig und unverändert weiterverbreitet werden. Auszüge oder Kürzungen bedürfen der schriftlichen Genehmigung der EAPR GmbH. Dokumente ohne Unterschrift und Stempel haben keine Gültigkeit. Das Deckblatt und die Unterschriftsseite dieses Dokuments sind mit dem Stempel der EAPR GmbH versehen. Die Akkreditierungen gelten für die in den aktuellen Urkunden aufgeführten Prüfverfahren. Die Liste der akkreditierten Bereiche ist auf Anforderung erhältlich.

Anlass

Im Auftrag des Kunden, begründet durch die gesetzlichen Notwendigkeit gem. LuftGerPV ein Luftsportgerätes durch eine akkreditierte Inspektionsstelle nach den gültigen Lufttüchtigkeitsforderungen prüfen zu lassen, wird die Inspektion des Artikels vorgenommen.

Inspeziert wurde das Muster: **Mana 23**

1	minimales Abfluggewicht	kg	60
2	maximales Abfluggewicht	kg	80 / 115
3	Ermittelte Klassifizierung	EN/LTF	EN/LTF A / B
4	Geprüfte max. Festigkeit	daN	1057,3
5	Gewicht	kg	2,90
6	Betriebshandbuch, Fassung		Vers. 1.0 - 07/2018
7	Datenblatt, Fassung		30.07.2018
8	Prüfung mit Hilfsmittel <i>ohne/Hilfsleine/Querleine/Faltleine</i>		ohne

Vom ursprünglichen Auftrag wurde nichts weggelassen.

Die Testflüge wurden durch zwei unterschiedliche EAPR Testpiloten durchgeführt.

Der Schock-/Belastungstest wurde vom Hersteller beigeliefert und von der EAPR geprüft und positiv bewertet.

Zusammenfassung

Das geprüfte Muster entspricht den Lufttüchtigkeitsforderungen in den unter –Inspektionsgrundlage- genannten Normen/Verfahren und zugehörigen Unterpunkten.

i.A.

Katja Tessner

Musterprüfer und Leiter der Inspektionsstelle

Bad Grönenbach, den 30.07.2018

Erklärung über Bauausführung und Leistung (EBL)
30.07.2018

EBL-GS-DB - Stand 19.12.2012 - V5

Gleitsegel

Musterprüfung

EAPR-GS-0871/18

Gerätemuster

Mana 23

Musterprüfinhaber

UP International GmbH
Kreuzeckbahnstraße 7
82467 Garmisch-Partenkirchen
Deutschland

Datum der Musterprüfbestätigung	30.07.2018
Art der Prüfung	vereinfacht
Bezug	768

Nachgewiesene Normen und Verfahren	LTF 91/09, Pkt. 1., 3., 10., Anhang I, - EN 926-2 - EN 926-1 - IA 013,014
------------------------------------	--

Gerätegewicht ohne Packsack	2,9 kg
Zulässige min. Anhängelast	60 kg
Zulässige max. Anhängelast	80 / 115 kg
Anzahl der Sitze	1
Klassifizierung	EN/LTF A / B
Fußbeschleuniger	ja
Trimmer (von Hand zu bedienen)	nein
Schulungstauglich (Herstellerangabe)	Ja - im Gewichtsbereich 60-80kg

Verwendung von Faltleinen zur Flugerprobung	keine
---	--------------

Tragegurtlängen mm	A	A2	B	C	D	E
Offen-normal	515	515	515	515		
Beschleunigt	385	400	410	515		
Geschlossen						

Hinterkante	hälftig	5253 mm
Zelltiefe am Untersegel Luft einlass bis Hinterkante	Mittelzelle oder Mittelsteg +	1
		2431 mm
		4
		2512 mm
		8
		2196 mm

Mittelsteg +	R1	R4	R8
0 → A	109 mm	197 mm	85 mm
A → B	573 mm	590 mm	509 mm
B → C	785 mm	772 mm	711 mm
C → D	436 mm	433 mm	411 mm

Die Messwerte am Untersegel zur Hinterkante, Zelltiefe und den Abständen der Anlenkpunkte wurden unter Zuglast von 50 N ermittelt.

Leinenlängen

	A	B	C	D	E	Br
1	7045	6985	7030	7120		7200
2	6990	6925	6970	7060		6970
3	6985	6920	6960	7050		6830
4	7035	6970	7005	7095		6635
5	7015	6960	7005	7090		6670
6	6960	6905	6950	7035		6570
7	6955	6900	6935	7020		6465
8	6985	6935	6970	7035		6435
9	6880	6835	6850	6920		
10	6780	6740	6760	6815		
11	6710	6675	6690	6735		
12	6645	6615	6630			
13	6365	6255	6355			
14	6255					
15						
16						
17						
18						
19						
20						
21						
22						
23						
24						
25						

Art der Messungen	Fangleinen mit Tragegurt und Schäkel bis Untersegel unter 50N Zuglast
-------------------	--

Bemerkungen	Der Gleitschirm entspricht im Gewichtsbereich 60-80 kg der Klassifizierung EN/LTF A. In einem erweiterten Gewichtsbereich bis 115kg entspricht der Gleitschirm der Klassifizierung EN/LTF B
-------------	--

Betriebsanweisung in der Fassung vom	Vers. 1.0 - 07/2018
--------------------------------------	----------------------------

Nachprüffristen	24 Monate / 200 Std.
-----------------	-----------------------------

Bad Grönenbach, 30.07.2018

Diese Erklärung wurde elektronisch erstellt und ist ohne Unterschrift gültig

Inspection report

Paraglider

Documentation number
Subcontract

EAPR-GS-0871/18
Schock-/Belastungstest

Ausgabe 0
english version

Customer

UP International GmbH
Kreuzeckbahnstraße 7
82467 Garmisch-Partenkirchen
Deutschland

Order from

01.07.2018

Order entrance

01.07.2018

Contents of order

Determining the classification and sufficient strength of a paraglider

Kind of order

simplified

reference

768

Place of Inspection

87730 Bad Grönenbach, Sitz der Inspektionsstelle

Inspection item

Mana 23

Serial number

XA615-02-1-179-7337-#5

Condition new

Inspection basis

**LTF 91/09, Pkt. 1., 3., 10., Anhang I, -
EN 926-2 - EN 926-1 - IA 013,014**

Testing period

01.07.2018

to

30.07.2018

Inspection date

30.07.2018

This inspection report includes 6 pages including cover page and annex

This inspection report must be reproduced in its entirety and without change. Excerpts or abbreviations need the written permission of the EAPR GmbH. Documents without signature and stamp are not valid. The cover page and the signature page of this document are provided with the approval stamp of the EAPR GmbH. The accreditations apply to the documents listed in the current certificate of test methods. The list of accredited areas is available on request.

Cause

This inspection is required due to the legal necessity for manufacturers of air sports equipment according to the LuftGerPV to have their product type inspected by an accredited inspection body in accordance with the applicable airworthiness requirements.

Pattern to be inspected: **Mana 23**

1	minimum take-off weight	kg	60
2	maximum take-off weight	kg	80 / 115
3	determined classification	EN/LTF	EN/LTF A / B
4	Proven max. strength	daN	1057,3
5	Weight	kg	2,90
6	Operations Manual, version		Vers. 1.0 - 07/2018
7	Specifications, version		30.07.2018
8	Testing with additive <i>none/Aidline/Crossline/Foldingline</i>		none

Nothing was omitted from the original scope of inspection
 The testflights were conducted by two EAPR-testpilots
 The shock- /load test was supplied by the manufacturer and verified positive by the EAPR.

Summary

The tested sample is in accordance with the legal requirements (Lufttüchtigkeitsforderungen) regarding the standards, procedures and subchapters listed in -Inspection basis-

i.A. 
 Katja Teschner
 Inspector and Head of Inspectionbody

Bad Grönenbach, 30.07.2018

Declaration of Design and Performance (DDP)
30.07.2018

EBL-GS-DB - Stand 19.12.2012 - V5

Paraglider

Type testing **EAPR-GS-0871/18**

Test sample **Mana 23**

Type testing owner **UP International GmbH**
Kreuzeckbahnstraße 7
82467 Garmisch-Partenkirchen
Deutschland

Date of type testing declaration	30.07.2018
Manner of type of testing	simplified
Reference	768

Certified standards and procedures	LTF 91/09, Pkt. 1., 3., 10., Anhang I, - EN 926-2 - EN 926-1 - IA 013,014
------------------------------------	--

System weight without bag - kg	2,9 kg
Allowable min. payload	60 kg
Allowable max. payload	80 / 115 kg
Number of seats	1
Classification	EN/LTF A / B
Foot accelerater	yes
Trim device (hand operated)	no
suitable for training	Yes - in the weight range 60-80kg

Tested with foldinglines	none
--------------------------	-------------

Riser lenght mm	A	A2	B	C	D	E
open-normal	515	515	515	515		
Accelerated	385	400	410	515		
closed						

trailing edge	half	5253 mm	
Cell depth on lower surface form air intake to the trailing edge	Center cell or center rippe +	1	
		2431 mm	
		4	
		2512 mm	
		8	
		2196 mm	
Center rippe +	R1	R4	R8
0 → A	109 mm	197 mm	85 mm
A → B	573 mm	590 mm	509 mm
B → C	785 mm	772 mm	711 mm
C → D	436 mm	433 mm	411 mm

The measured values at the lower surface of the trailing edge, cell depth and spacing of the articulation points were determined under tensile load of 50 N.

line length: mm

	A	B	C	D	E	Br
1	7045	6985	7030	7120		7200
2	6990	6925	6970	7060		6970
3	6985	6920	6960	7050		6830
4	7035	6970	7005	7095		6635
5	7015	6960	7005	7090		6670
6	6960	6905	6950	7035		6570
7	6955	6900	6935	7020		6465
8	6985	6935	6970	7035		6435
9	6880	6835	6850	6920		
10	6780	6740	6760	6815		
11	6710	6675	6690	6735		
12	6645	6615	6630			
13	6365	6255	6355			
14	6255					
15						
16						
17						
18						
19						
20						
21						
22						
23						
24						
25						

Kind of measuring	Lines with riser and links up to lower surface undertension load 50N
-------------------	---

Comments	The weight range of the paraglider is 60-80 kg according to EN/LTF A. In an extended weight range up to 115kg the glider complies with the EN/LTF B classification.
----------	--

Manual version dated	Vers. 1.0 - 07/2018
----------------------	----------------------------


Periodical checks	24 Monate / 200 Std.
-------------------	-----------------------------

Bad Grönenbach, 30.07.2018

This explanation was provided electronically and is valid without signature



FTR - Flight Test Report

Dieser Prüfbericht darf ohne schriftliche Zustimmung der EAPR nicht, auch nicht auszugsweise, veröffentlicht werden.

Hersteller	 UP International Kreuzackbahnstraße 7 D-82462 Garmisch-Partenkirchen	Musterprüfnummer	EAPR-GS-0768/18
		Seriennummer	XA615-02-1-179-7337-#5
Baumuster	Ascent 4 S	Ort	Wallberg
Bemerkung			Schruns



Rev. 2.3 - 26.11.2014
 EAPR GmbH - Marktstr. 11
 D-87730 Bad Grönenbach - Germany

Datum der Erprobung	03.11.2017	Minimales Startgewicht 60 kg		Maximales Startgewicht 80 kg	
Testpilot	Sepp Bauer		Hannes Tschofen		
Gurtzeug	EAPR- Testequipment		EAPR Equipment		
Fluggewicht gesamt	60 kg		80 kg		


Klassifikation	A
-----------------------	---

Die Klassifizierung des aufgeführten Gleitschirms erfolgt nach den Lufttüchtigkeitsforderungen für Gleitschirm-Hängegleiter LTF 91/09 Anhang I und in Übereinstimmung der EN 926-2:2013



Testkriterien	Minimales Startgewicht	Wertung	Maximales Startgewicht	Wertung
1. Füllen/Starten – 4.4.1				
Aufziehverhalten	Gleichmäßiges einfaches, konstantes Aufziehen, keine Korrektur des Piloten erforderlich	A	Gleichmäßiges einfaches, konstantes Aufziehen, keine Korrektur des Piloten erforderlich	A
Spezielle Starttechnik erforderlich	Nein	A	Nein	A
2. Landung – 4.4.2				
Spezielle Landetechnik erforderlich	Nein	A	Nein	A
3. Geschwindigkeit im Geradeausflug – 4.4.3				
Trimmungsgeschwindigkeit > 30km/h	Ja	A	Ja	A
Geschwindigkeitsbereich über Bremsen größer als 10 km/h	Ja	A	Ja	A
Minimalfluggeschwindigkeit	Geringer als 25km/h	A	Geringer als 25km/h	A
4. Steuerkräfte und Steuerwege – 4.4.4				
max. Fluggewicht bis 80kg ; Symmetrische Steuerkräfte	zunehmend > 55cm	A	zunehmend > 55cm	A
max. Fluggewicht bis 80kg bis 100kg ; Symmetrische Steuerkräfte		-		-
max. Fluggewicht größer als 100kg ; Symmetrische Steuerkräfte		-		-
5. Nickstabilität bei der Ausleitung des beschleunigten Fluges – 4.4.5				
Vorschießen beim Ausleiten	Vorschießen weniger als 30°	A	Vorschießen weniger als 30°	A
Einklapper tritt auf	Nein	A	Nein	A
6. Nickstabilität beim Anbremsen im beschleunigten Flug – 4.4.6				
Einklapper tritt auf	Nein	A	Nein	A
7. Rollstabilität und Rolldämpfung – 4.4.7				
Rollschwingungen	Abklingend	A	Abklingend	A
8. Stabilität in flachen Spiralen – 4.4.8				
Aufrichttendenz	Selbständiges Ausleiten	A	Selbständiges Ausleiten	A
9. Verhalten bei der Ausleitung einer voll entwickelten Stellschleife – 4.4.9				
Erste Reaktion des Gleitschirms (ersten 180°)	Sofortige Reduzierung der Drehgeschwindigkeit	A	Sofortige Reduzierung der Drehgeschwindigkeit	A
Aufrichttendenz	Selbständiges Ausleiten	A	Selbständiges Ausleiten	A
Drehwinkel bis zur Rückkehr in den Normalflug	Weniger als 720°, spontane Ausleitung	A	Weniger als 720°, spontane Ausleitung	A
10. Symmetrischer Frontklapper – 4.4.10				
Mit Faltleinen getestet	Nein		Nein	
Einleitung	Abkippen nach hinten weniger 45°	A	Abkippen nach hinten weniger 45°	A
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	0° - 30° Behält den Kurs bei	A	0° - 30° Behält den Kurs bei	A
Kaskade tritt auf	Nein	A	Nein	A
Einleitung	Abkippen nach hinten weniger 45°	A	Abkippen nach hinten weniger 45°	A
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	0° - 30° Behält den Kurs bei	A	0° - 30° Behält den Kurs bei	A
Kaskade tritt auf	Nein	A	Nein	A
Einleitung	Abkippen nach hinten weniger 45°	A	Abkippen nach hinten weniger 45°	A
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	0° - 30° Behält den Kurs bei	A	0° - 30° Behält den Kurs bei	A
Kaskade tritt auf	Nein	A	Nein	A
11. Ausleitung des Sackfluges – 4.4.11				
Sackflug kann eingeleitet werden	Ja		Ja	
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	0° - 30°	A	0° - 30°	A
Wegdrehverhalten	Dreht weniger als 45° weg	A	Dreht weniger als 45° weg	A
Kaskade tritt auf	Nein	A	Nein	A

12. Rückkehr in den Normalflug aus großen Anstellwinkeln – 4.4.12									
Ausleitung		Selbständig in weniger als 3sec			A	Selbständig in weniger als 3sec			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
13. Ausleitung eines gehaltenen Fullstalls – 4.4.13									
Vorschießen beim Ausleiten		0° - 30°			A	0° - 30°			A
Klapper		Kein Einklapper			A	Kein Einklapper			A
Kaskade tritt auf (andere als Klapper)		Nein			A	Nein			A
Abkippen nach hinten beim Einleiten		Weniger als 45°			A	Weniger als 45°			A
Leinenspannung		Die meisten Leinen gespannt			A	Die meisten Leinen gespannt			A
14. Einseitiger Klapper – 4.4.14									
Mit Faltleinen getestet		Nein				Nein			
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung		< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	0° - 15°	A	< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	0° - 15°	A
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung			A	Selbständige Wiederöffnung			A
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°			A	Weniger als 360°			A
Gegenklapper tritt auf		Nein			A	Nein			A
Eindrehen tritt auf		Nein			A	Nein			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung		< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	15° - 45°	A	< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	15° - 45°	A
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung			A	Selbständige Wiederöffnung			A
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°			A	Weniger als 360°			A
Gegenklapper tritt auf		Nein			A	Nein			A
Eindrehen tritt auf		Nein			A	Nein			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung		< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	15° - 45°	A	< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	0° - 15°	A
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung			A	Selbständige Wiederöffnung			A
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°			A	Weniger als 360°			A
Gegenklapper tritt auf		Nein			A	Nein			A
Eindrehen tritt auf		Nein			A	Nein			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung		< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	15° - 45°	A	< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel	15° - 45°	A
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung			A	Selbständige Wiederöffnung			A
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°			A	Weniger als 360°			A
Gegenklapper tritt auf		Nein			A	Nein			A
Eindrehen tritt auf		Nein			A	Nein			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
15. Richtungssteuerung mit einem gehaltenen einseitigen Klapper – 4.4.15									
Kann im Geradeausflug stabilisiert werden		Ja			A	Ja			A
180°-Kurve in Richtung der gefüllten Seite innerhalb von 10 sec möglich		Ja			A	Ja			A
Steuerweg zwischen Kurve und Stall oder Trudeln		Mehr als 50% des symmetrischen Steuerweges			A	Mehr als 50% des symmetrischen Steuerweges			A
16. Trudelneigung bei Trimmgeschwindigkeit – 4.4.16									
Trudeln tritt auf		Nein			A	Nein			A
17. Trudelneigung bei geringer Fluggeschwindigkeit – 4.4.17									
Trudeln tritt auf		Nein			A	Nein			A
18. Ausleitung einer voll entwickelten Trudelbewegung – 4.4.18									
Weitertrudeln nach dem Freigeben der Bremse		Beendet die Trudelbewegung in weniger als 90°			A	Beendet die Trudelbewegung in weniger als 90°			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
19. B-Stall – 4.4.19									
Wegdrehverhalten vor der Ausleitung		Dreht weniger als 45° weg			A	Dreht weniger als 45° weg			A
Verhalten vor der Ausleitung		Stabil, Kappe bleibt in Spannweitenrichtung gerade			A	Stabil, Kappe bleibt in Spannweitenrichtung gerade			A
Rückkehr in den Normalflug		Selbständig in weniger als 3sec			A	Selbständig in weniger als 3sec			A
Vorschießen beim Ausleiten		0° - 30°			A	0° - 30°			A
Kaskade tritt auf		Nein			A	Nein			A
20. Ohren anlegen – 4.4.20									
Verfahren zur Einleitung		Mittels Standardverfahren			A	Mittels spezieller Vorrichtung			A
Verhalten mit angelegten Ohren		Stabiler Flug			A	Stabiler Flug			A
Rückkehr in den Normalflug		Selbständig in weniger als 3sec			A	Selbständig in weniger als 3sec			A
Vorschießen beim Ausleiten		0° - 30°			A	0° bis 30°			A
21. Ohren anlegen im beschleunigten Flug – 4.4.21									
Verfahren zur Einleitung		Mittels Standardverfahren			A	Mittels spezieller Vorrichtung			A
Verhalten mit angelegten Ohren		Stabiler Flug			A	Stabiler Flug			A
Rückkehr in den Normalflug		Selbständig in weniger als 3sec			A	Selbständig in weniger als 3sec			A
Vorschießen beim Ausleiten		0° - 30°			A	0° bis 30°			A
Verhalten beim Loslassen des Beschleunigers mit gehaltenen Ohren		Stabiler Flug			A	Stabiler Flug			A
22. Alternative Methode zur Richtungssteuerung – 4.4.22									
180°-Kurve kann innerhalb von 20 sec geflogen werden		Ja			A	Ja			A
Stall oder Trudeln tritt auf		Nein			A	Nein			A
23. Jedes andere Flugmanöver und/oder jede andere Konfiguration, die in der Betriebsanleitung beschrieben sind – 4.4.23									
Manöver funktioniert wie beschrieben					NA				NA
Manöver ist für Anfänger geeignet					NA				NA
Kaskade tritt auf					NA				NA
24. Bemerkungen des Testpiloten:									

Hersteller	 UP International Kreuzackbahnstraße 7 D-82462 Garmisch-Partenkirchen	Datum	16.08.2018
		Ort	Rofan, Achensee
Baumuster	Mana 23		
Testpilot	Anselm Rauh		
Gurtzeug	EAPR		
Fluggewicht gesamt	115		



presented by

EAPR GmbH - Marktstr. 11 - D-87730 Bad Grönenbach - Germany


Klassifikation **B**

Testkriterien	Wertung	
1. Füllen/Starten – 4.4.1		
Aufziehverhalten	Gleichmäßiges einfaches, konstantes Aufziehen, keine Korrektur des Piloten erforderlich	A
Spezielle Starttechnik erforderlich	Nein	A
2. Landung – 4.4.2		
Spezielle Landetechnik erforderlich	Nein	A
3. Geschwindigkeit im Geradeausflug – 4.4.3		
Trimmgeschwindigkeit > 30km/h	Ja	A
Geschwindigkeitsbereich über Bremsen größer als 10 km/h	Ja	A
Minimalfloggeschwindigkeit	25km/h bis 30km/h	B
4. Steuerkräfte und Steuerwege – 4.4.4		
max. Fluggewicht bis 80kg ; Symmetrische Steuerkräfte		-
max. Fluggewicht bis 80kg bis 100kg ; Symmetrische Steuerkräfte		-
max. Fluggewicht größer als 100kg ; Symmetrische Steuerkräfte	zunehmend >65 cm	A
5. Nickstabilität bei der Ausleitung des beschleunigten Fluges – 4.4.5		
Vorschießen beim Ausleiten	Vorschießen weniger als 30°	A
Einklapper tritt auf	Nein	A
6. Nickstabilität beim Anbremsen im beschleunigten Flug – 4.4.6		
Einklapper tritt auf	Nein	A
7. Rollstabilität und Rolldämpfung – 4.4.7		
Rollschwingungen	Abklingend	A
8. Stabilität in flachen Spiralen – 4.4.8		
Aufrichttendenz	Selbständiges Ausleiten	A
9. Verhalten bei der Ausleitung einer voll entwickelten Steilschleife – 4.4.9		
Erste Reaktion des Gleitschirmes (ersten 180°)	Keine sofortige Reduktion	B
Aufrichttendenz	Selbständiges Ausleiten	A
Drehwinkel bis zur Rückkehr in den Normalflug	720° bis 1080°, spontane Ausleitung	B
10. Symmetrischer Frontklapper – 4.4.10		
Mit Fallleitern getestet	Nein	
Einleitung	Abkippen nach hinten weniger 45°	A
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	Vorschießen 0° - 30° Behält den Kurs bei	A
Kaskade tritt auf	Nein	A
Einleitung	Abkippen nach hinten weniger 45°	A
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	Vorschießen 0° - 30° Behält den Kurs bei	A
Kaskade tritt auf	Nein	A
Einleitung	Abkippen nach hinten weniger 45°	A
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	Vorschießen 0° - 30° Behält den Kurs bei	A
Kaskade tritt auf	Nein	A
11. Ausleitung des Sackfluges – 4.4.11		
Sackflug kann eingeleitet werden	Ja	
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten	0° - 30°	A
Wegdrehverhalten	Dreht weniger als 45° weg	A
Kaskade tritt auf	Nein	A
12. Rückkehr in den Normalflug aus großen Anstellwinkeln – 4.4.12		
Ausleitung	Selbständig in weniger als 3sec	A
Kaskade tritt auf	Nein	A
13. Ausleitung eines gehaltenen Fullstalls – 4.4.13		
Vorschießen beim Ausleiten	30° - 60°	B
Klapper	Kein Einklapper	A

Kaskade tritt auf (andere als Klapper)		Nein	A
Abkippen nach hinten beim Einleiten		Weniger als 45°	A
Leinenspannung		Die meisten Leinen gespannt	A
14. Einseitiger Klapper – 4.4.14			
Mit Fallleinen getestet		Nein	
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung	unbeschleunigt, max 50% Einklappung	< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel 15° - 45°
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung	
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°	
Gegenklapper tritt auf		Nein	
Eindreihen tritt auf		Nein	
Kaskade tritt auf		Nein	A
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung	unbeschleunigt, max 75% Einklappung	90° - 180°	Vorschieß- oder Rollwinkel 15° - 45°
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung	
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°	
Gegenklapper tritt auf		Nein	
Eindreihen tritt auf		Nein	
Kaskade tritt auf		Nein	A
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung	beschleunigt, max 50% Einklappung	< 90°	Vorschieß- oder Rollwinkel 15° - 45°
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung	
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°	
Gegenklapper tritt auf		Nein	
Eindreihen tritt auf		Nein	
Kaskade tritt auf		Nein	A
Wegdrehen bis zur Wiederöffnung	beschleunigt, max 75% Einklappung	90° - 180°	Vorschieß- oder Rollwinkel 15° - 45°
Öffnungsverhalten		Selbständige Wiederöffnung	
Wegdrehen insgesamt		Weniger als 360°	
Gegenklapper tritt auf		Nein	
Eindreihen tritt auf		Nein	
Kaskade tritt auf		Nein	A
15. Richtungssteuerung mit einem gehaltenen einseitigen Klapper – 4.4.15			
Kann im Geradeausflug stabilisiert werden		Ja	A
180°-Kurve in Richtung der gefüllten Seite innerhalb von 10 sec möglich		Ja	A
Steuerweg zwischen Kurve und Stall oder Trudeln		Mehr als 50% des symmetrischen Steuerweges	A
16. Trudelneigung bei Trimmgeschwindigkeit – 4.4.16			
Trudeln tritt auf		Nein	A
17. Trudelneigung bei geringer Fluggeschwindigkeit – 4.4.17			
Trudeln tritt auf		Nein	A
18. Ausleitung einer voll entwickelten Trudelbewegung – 4.4.18			
Weitertrudeln nach dem Freigeben der Bremse		Beendet die Trudelbewegung in weniger als 90°	A
Kaskade tritt auf		Nein	A
19. B-Stall – 4.4.19			
Wegdrehverhalten vor der Ausleitung		Dreht weniger als 45° weg	A
Verhalten vor der Ausleitung		Stabil, Kappe bleibt in Spannweitenrichtung gerade	A
Rückkehr in den Normalflug		Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten		0° - 30°	A
Kaskade tritt auf		Nein	A
20. Ohren anlegen – 4.4.20			
Verfahren zur Einleitung		Mittels spezieller Vorrichtung	A
Verhalten mit angelegten Ohren		Stabiler Flug	A
Rückkehr in den Normalflug		Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten		0° bis 30°	A
21. Ohren anlegen im beschleunigten Flug – 4.4.21			
Verfahren zur Einleitung		Mittels spezieller Vorrichtung	A
Verhalten mit angelegten Ohren		Stabiler Flug	A
Rückkehr in den Normalflug		Selbständig in weniger als 3sec	A
Vorschießen beim Ausleiten		0° bis 30°	A
Verhalten beim Loslassen des Beschleunigers mit gehaltenen Ohren		Stabiler Flug	A
22. Alternative Methode zur Richtungssteuerung – 4.4.22			
180°-Kurve kann innerhalb von 20 sec geflogen werden		Ja	A
Stall oder Trudeln tritt auf		Nein	A
23. Jedes andere Flugmanöver und/oder jede andere Konfiguration, die in der Betriebsanleitung beschrieben sind – 4.4.23			
Manöver funktioniert wie beschrieben			NA
Manöver ist für Anfänger geeignet			NA
Kaskade tritt auf			NA



FTR - Flight Test Report

Dieser Prüfbericht darf ohne schriftliche Zustimmung der EAPR nicht, auch nicht auszugsweise, vervielfältigt werden.

Manufacturer	 UP International Kreuzackbahnstraße 7 D-82462 Garmisch-Partenkirchen	Type testing No.	EAPR-GS-0768/18
		serial number	XA615-02-1-179-7337-#5
Model	Ascent 4 S	Location	Wallberg
Comment			Schruns




Rev. 2.3 - 26.11.2014
 EAPR GmbH - Marktstr. 11
 D-87730 Bad Grönenbach - Germany

Date of testing	03.11.2017	Minimum take off weight	60 kg	Maximum take off weight	80 kg
Testpilot	Sepp Bauer			Hannes Tschofen	
Harness	EAPR- Testequipment			EAPR Equipment	
Pilot's take off weight	60 kg			80 kg	

Classification	A
----------------	---



Test-criteria	Minimum take off weight	Evaluation	Maximum take off weight	Evaluation
1. Inflation / take-off - 4.4.1				
Rising behavior	Smooth, easy and constant rising, no pilot correction required	A	Smooth, easy and constant rising, no pilot correction required	A
Special take off technique required	No	A	No	A
2. Landing - 4.4.2				
Special landing technique required	No	A	No	A
3. Speeds in straight flight - 4.4.3				
Trim speed more than 30km/h	Yes	A	Yes	A
Speed range using the controls larger than 10km/h	Yes	A	Yes	A
Minimum speed	Less than 25 km/h	A	Less than 25 km/h	A
4. Control movement - 4.4.4				
Max. weight in flight up to 80kg	Increasing > 55cm	A	Increasing > 55cm	A
Max. weight in flight 80 to 100kg		-		-
Max. weight in flight greater than 100kg		-		-
5. Pitch stability exiting accelerated flight - 4.4.5				
Dive forward angle on exit	Dive forward less than 30°	A	Dive forward less than 30°	A
Collapse occurs	No	A	No	A
6. Pitch stability operating controls during accelerated flight - 4.4.6				
Collapse occurs	No	A	No	A
7. Roll stability and damping - 4.4.7				
Oscillations	Reducing	A	Reducing	A
8. Stability in gentle spirals - 4.4.8				
Tendency to return to straight flight	Spontaneous exit	A	Spontaneous exit	A
9. Behaviour exiting a fully developed spiral dive - 4.4.9				
Initial response of glider (first 180°)	Immediate reduction of rate in turn	A	Immediate reduction of rate in turn	A
Tendency to return to straight flight	Spontaneous exit	A	Spontaneous exit	A
Turn angle to recover normal flight	Less than 720°, spontaneous recovery	A	Less than 720°, spontaneous recovery	A
10. Symmetric front collapse - 4.4.10				
Folding lines used	No		No	
Entry	Rocking back less than 45°	A	Rocking back less than 45°	A
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	0° - 30° Keeping course	A	0° - 30° Keeping course	A
Cascade occurs	No	A	No	A
Entry	Rocking back less than 45°	A	Rocking back less than 45°	A
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	0° - 30° Keeping course	A	0° - 30° Keeping course	A
Cascade occurs	No	A	No	A
Entry	Rocking back less than 45°	A	Rocking back less than 45°	A
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	0° - 30° Keeping course	A	0° - 30° Keeping course	A
Cascade occurs	No	A	No	A
11. Exiting deep stall (parachutal stall) - 4.4.11				
Deep stall achieved	Yes		Yes	
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	0° - 30°	A	0° - 30°	A
Change of course	Changing course less than 45°	A	Changing course less than 45°	A
Cascade occurs	No	A	No	A

Manufacturer	 UP International Kreuzeckbahnstraße 7 D-82462 Garmisch-Partenkirchen	Date	16.08.2018
		Location	Rofan, Achensee
Model	Mana 23		
Testpilot	Anselm Rauh		
Harness	EAPR		
Pilot's take off weight	115		



presented by

EAPR GmbH - Marktstr. 11 - D-87730 Bad Grönenbach - Germany

Classification **B**

Test-criteria	Evaluation	
1. Inflation / take-off - 4.4.1		
Rising behavior	Smooth, easy and constant rising, no pilot correction required	A
Special take off technique required	No	A
2. Landing - 4.4.2		
Special landing technique required	No	A
3. Speeds in straight flight - 4.4.3		
Trim speed more than 30km/h	Yes	A
Speed range using the controls larger than 10km/h	Yes	A
Minimum speed	25 km/h to 30 km/h	B
4. Control movement - 4.4.4		
Max. weight in flight up to 80kg		-
Max. weight in flight 80 to 100kg		-
Max. weight in flight greater than 100kg	Increasing >65 cm	A
5. Pitch stability exiting accelerated flight - 4.4.5		
Dive forward angle on exit	Dive forward less than 30°	A
Collapse occurs	No	A
6. Pitch stability operating controls during accelerated flight - 4.4.6		
Collapse occurs	No	A
7. Roll stability and damping - 4.4.7		
Oscillations	Reducing	A
8. Stability in gentle spirals - 4.4.8		
Tendency to return to straight flight	Spontaneous exit	A
9. Behaviour exiting a fully developed spiral dive - 4.4.9		
Initial response of glider (first 180°)	No immediate reaction	B
Tendency to return to straight flight	Spontaneous exit	A
Turn angle to recover normal flight	720° to 1080°, spontaneous recovery	B
10. Symmetric front collapse - 4.4.10		
Folding lines used	No	
Entry	Rocking back less than 45°	A
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	Dive forward 0° - 30° Keeping course	A
Cascade occurs	No	A
Entry	Rocking back less than 45°	A
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	Dive forward 0° - 30° Keeping course	A
Cascade occurs	No	A
Entry	Rocking back less than 45°	A
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	Dive forward 0° - 30° Keeping course	A
Cascade occurs	No	A
11. Exiting deep stall (parachutal stall) - 4.4.11		
Deep stall achieved	Yes	
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A
Dive forward angle on exit	0° - 30°	A
Change of course	Changing course less than 45°	A
Cascade occurs	No	A
12. High angle of attack recovery - 4.4.12		
Recovery	Spontaneous in less than 3 sec	A
Cascade occurs	No	A
13. Recovery from a developed full stall - 4.4.13		
Dive forward angle on exit	30° - 60°	B
Collapse	No collapse	A

Cascade occurs (other than collapse)		No		A	
Rocking backward		Less than 45°		A	
Line tension		Most lines tight		A	
14. Asymmetric collapse (trim speed) - 4.4.14					
Folding lines used		No			
Change of course until re-inflation	trim speed, max 50% collapse	< 90°	Dive or roll angle	15° - 45°	A
Re-inflation behavior		Spontaneous re-inflation			A
Total change of course		Less than 360°			A
Collapse on the opposite side occurs		No			A
Twist occurs		No			A
Cascade occurs		No			A
Change of course until re-inflation	trim speed, max 75% collapse	90° - 180°	Dive or roll angle	15° - 45°	B
Re-inflation behavior		Spontaneous re-inflation			A
Total change of course		Less than 360°			A
Collapse on the opposite side occurs		No			A
Twist occurs		No			A
Cascade occurs		No			A
Change of course until re-inflation	accelerated, max 50% collapse	< 90°	Dive or roll angle	15° - 45°	A
Re-inflation behavior		Spontaneous re-inflation			A
Total change of course		Less than 360°			A
Collapse on the opposite side occurs		No			A
Twist occurs		No			A
Cascade occurs		No			A
Change of course until re-inflation	accelerated, max 75% collapse	90° - 180°	Dive or roll angle	15° - 45°	B
Re-inflation behavior		Spontaneous re-inflation			A
Total change of course		Less than 360°			A
Collapse on the opposite side occurs		No			A
Twist occurs		No			A
Cascade occurs		No			A
15. Directional control with a maintained asymmetric collapse - 4.4.15					
Able to keep course straight		Yes		A	
180° turn away from the collapsed side possible in 10 sec		Yes		A	
Amount of control range between turn and stall or spin		More than 50% of the symmetric control travel		A	
16. Trim speed spin tendency - 4.4.16					
Spin occurs		No		A	
17. Low speed spin tendency - 4.4.17					
Spin occurs		No		A	
18. Recovery from a developed spin - 4.4.18					
Spin rotation angle after release		Stops spinning in less than 90°		A	
Cascade occurs		No		A	
19. B-line-stall - 4.4.19					
Change of course before release		Changing course less than 45°		A	
Behaviour before release		Remains stable with straight span		A	
Recovery		Spontaneous in less than 3 sec		A	
Dive forward angle on exit		0° - 30°		A	
Cascade occurs		No		A	
20. Big ears - 4.4.20					
Entry procedure		Special device required		A	
Behaviour during big ears		Stable flight		A	
Recovery		Spontaneous in less than 3 sec		A	
Dive forward angle on exit		0° bis 30°		A	
21. Big Ears in accelerated flight - 4.4.21					
Entry procedure		Special device required		A	
Behaviour during big ears		Stable flight		A	
Recovery		Spontaneous in less than 3 sec		A	
Dive forward angle on exit		0° bis 30°		A	
Behaviour immediately after releasing the accelerator while maintaining big ears		Stable flight		A	
23. Alternative means of directional control - 4.4.22					
180° turn achievable in 20 sec		Yes		A	
Stall or spin occurs		No		A	
23. Any other flight procedure and/or configuration described in the user's manual - 4.4.23					
Procedure works as described				NA	
Procedure suitable for novice pilots				NA	
Cascade occurs				NA	