

Seite/page 1 of 5 Nr. 912-20 R1 897 682 Feb. 1998

Austausch der Kraftstoffpumpe TNr. 996.592

Replacement of the fuel pump part no. 996.592

Gegenstand

Austausch der Kraftstoffpumpe mit Schraubanschlüssen, TNr. 996.592 und der Stahl-Kraftstoffleitung (Pumpe - Klemmstück).

Betreff

Alle Motoren der Type 912 F (Serie) von S/N 4,412.502 bis einschließlich S/N 4,412.764 und nachstehend angeführte Seriennummer der Kraftstoffpumpe aufweisen.

Alle Motoren der Type 912 A (Serie) ab S/N 4,410.122 bis einschließlich S/N 4,410.252 welche optional mit Kraftstoffleitungen aus Stahl verbaut wurden und nachstehend angeführte Seriennummer der Kraftstoffpumpe aufweisen.

Alle Kraftstoffpumpen (TNr. 996.592) von **S/N 95 0002 bis S/N 97 0702** verbaut am Motor oder als Ersatzteil geliefert.

Anlaß

Durch unsachgemäße Wartungsarbeiten und Modifikationen bzw. unterschiedliche Einbaugegebenheiten können Risse an der Kraftstoffpumpe (TNr. 996.592) auftreten. Um diese unkalkulierbaren Umstände auszuschließen, wird diese Kraftstoffpumpe ersetzt.

Fristen

- 1. Sofort, bei Undichtheit der Pumpe.
- Ansonsten beim nächsten Wartungsereignis oder innerhalb der nächsten 100 Betriebsstunden.

Abhilfe

Austausch der Kraftstoffpumpe und der Kraftstoffleitung gemäß nachstehender Arbeitsanweisung.

Durchführung

■ ACHTUNG: Diese Arbeiten sind entsprechend nachstehender Arbeitsanweisung durchzuführen.

Die Maßnahmen sind vom Hersteller oder von Personen, mit entsprechender luftfahrtbehördlicher Berechtigung durchzuführen und zu bescheinigen.

Genehmigung

Der technische Inhalt dieser Technischen Mitteilung wurde von ACG genehmigt am 10.02.1998.

Subject

Exchange of the fuel pump with screw fittings (part no. 996.592) and of the steel fuel line from pump to clamp block.

vorgeschrieben mandatory

Engines affected

All versions of the engine type 912 F as from S/N 4,412.502 up to and including S/N 4,412.764 fitted with a fuel pump of S/N as follows.

All versions of the engine type 912 A as from S/N 4,410.122 up to and including S/N 4,410.252 and those fitted as optional extra with steel fuel lines and a fuel pump with S/N as follows.

All fuel pumps (part no. 996.592) from **S/N 95 0002 to S/N 97 0702** installed on an engine or supplied as spare part.

Reason

Improper maintenance and modifications or various conditions of installation could cause cracks on the fuel pump 996.592. To rule out these unforeseeable circumstances, this fuel pump will be replaced.

Compliance

- 1. At leakage of the pump without delay
- 2. otherwise at the next maintenance task or within the next 100 hours of operation.

Remedy

Exchange of the fuel pump and fuel line as per the following instructions.

Accomplishment

■ ATTENTION: Perform work in accordance with the following instructions.

The measures have to be taken and confirmed by ROTAX or by persons authorized by Aviation Authority.

Approval

The technical content of this Technical Bulletin has been approved by ACG on 10.02.1998.

Gunskirchen, 1998 02 10

BOMBARDIER-ROTAX GMBH

Dr. Heinz Lippitsch

i.A. Waseneder



Seite/page 2 of 5 Nr. 912-20 R1 897 682 Feb. 1998

1) Wiederkehrende Symbole:

Bitte, beachten Sie die folgenden Symbole, die Sie durch die Service-Information begleiten:

▲ WARNUNG: Warnhinweise und Maßnahmen, deren Nichtbeachtung zu Verletzungen oder Tod für den Betreiber oder andere, dritte Perso-

nen führen können.

■ ACHTUNG: Besondere Hinweise und Vorsichtsmaßnahmen, deren Nicht-

beachtung zu Beschädigungen des Motors und zum Gewährleistungs-

ausschluß führen können.

♦ HINWEIS: Besondere Hinweise zur besseren Handhabung.

2) Einführung:

Diese Informationen sollen dem Konstrukteur, Flugzeugbauer und qualifiziertem Wartungspersonal helfen, korrekte Betriebsbedingungen und Installation zu gewährleisten und dadurch optimale Leistung und Zuverlässigkeit zu erzielen.

3) Technische Daten und allgemeine Information über den Motor:

Ergänzend zu dieser Information ist folgendes zu beachten:

- □ Technisches Datenblatt
- ⇔ Aktuelle Ersatzteileliste
- ⇔ Einbauhinweise und -checkliste f
 ür den Motor
- ⇔ alle Service-Informationen über die betroffenen Motortypen
- ⇔ Wartungshandbuch für die betroffenen Motortypen

4) Neuteileumfang

Für den Austausch der Kraftstoffpumpe, Leitung und Anschlußmaterial ist nachstehender Teileumfang erforderlich:

Stücl	k Teile Nr.	Bezeichnung	Verwendung
1	996 594	Kraftstoffpumpensatz	912 Serie
1	897 682	TM 912 - 20 R1	912 Serie

■ ACHTUNG: Pumpe und Leitung ist ein Bauteil und darf nur gemeinsam als eine Einheit erneuert bzw. verbaut werden.

5) Arbeitsanweisung

▲ WARNUNG: Diese Arbeiten nicht bei offenem Feuer, Rauchen etc. durchzuführen! Zündung "AUS" und gegen ungewollte Inbetriebnahme sichern.

1) Repeating symbols:

Please, pay attention to the following symbols throughout the technical bulletin emphasizing particular information.

▲ WARNING: Identifies an instruction, which if not followed, may cause serious injury or even death.

■ ATTENTION: Denotes an instruction which if not followed, may severely damage the engine or could lead to suspension of warranty.

◆ NOTE: Information useful for better handling.

2) Introduction:

This information is intended to assist the aircraft designer, manufacturer and builder to achieve correct operating conditions and assembly for the engine and consequently optimum performance and reliability.

3) Technical data and general information:

In addition to this technical information refer to:

- current issue of the Operator's Manual
- engine data sheet
- power, torque and fuel consumption curves
- current issue of the spare parts list
- engine Installation Manual and installation check list

4) New parts volume

For exchanging the fuel pump, fuel line and connecting items the following parts are required:

Qty.	part no.	description	application
1	996 594	fuel pump kit	912 series
1	897 682	TB 912 - 20 R1	912 series

■ ATTENTION: Fuel pump and fuel line is a unit and must be exchanged or newly fitted as a complete kit only.

5) Instructions

▲ WARNING: Don't perform this work near open flames, don't smoke etc.! Switch off ignition and secure engine against unindentional operation.



Seite/page 3 of 5 Nr. 912-20 R1 897 682 Feb. 1998

5.1) Ausbau der Kraftstoffpumpe und der Kraftstoffleitung

Siehe dazu Bild 1.

■ ACHTUNG: Der Ausbau der Kraftstoffpumpe ohne vorher die Kraftstoffleitung abzuschrauben ist nicht zulässig.

Überwurfmutter 1 an der Kraftstoffpumpe und SK-Schraube M6 2 der Stützlasche 3 von Propellergetriebe lösen und Stützlasche abschrauben.

Kraftstoffleitung **4** an der Kraftstoffpumpe **5** und am Klemmstück **6** lockern und abschrauben.

Die Kraftstoffpumpe **5** samt Isolierflansch vom Propellergetriebe abschrauben.

5.2) Montage des Kraftstoffpumpensatzes

Siehe dazu Bild 2.

■ ACHTUNG:

Vor der Montage sind die beiden Kunststoffschutzkappen auf der Kraftstoffdruckleitung und der Kraftstoffzulaufleitung zu entfernen.

Kraftstoffpumpe 1, Isolierflansch 2 mittels SK-Mutter M8 3 und Federringe am Getriebedeckel befestigen - Anzugsdrehmoment 15 Nm.

Neue Kraftstoffdruckleitung (flexibel) 4 am Klemmstück 5 mittels Hohlschraube M8x1x27 6 (Anzugsdrehmoment 10 Nm), unterhalb der bestehenden Leitung 7 mit 3 Dichtringen 3 (gemäß Bild 2) befestigen.

Kraftstoffzulaufleitung zellenseitig mit dem Fitting (Gewinde: 7/ 16-20 U.N.F.) montieren. Anzugsdrehmoment siehe Anweisungen des Zellenhersteller.

♦ HINWEIS:

Die Leitung zellenseitig abstützen um Beschädigung durch Scheuern und ein Verspannen dieser zu vermeiden.

Spezifikation des Fittings: SAE J 516 (entspricht MS 24 587), *Campri Products* Teile Nr.1701-4-4:

■ ACHTUNG:

Beachten Sie bei der Montage der Kraftstoffleitungen, daß keine zusätzlichen Momente oder Kräfte auf die Pumpe ausgeübt werden! Die Kraftstoffleitung ist in luftfahrtüblicher Art abzustützen um Verspannen und Beschädigungen zu vermeiden.

♦ HINWEIS:

Die Kraftstoffpumpe 996 594 ist aufgrund der elastomeren Kraftstoffleitungen laut letztgültigem Wartungshandbuch alle 5 (fünf) Jahre zu erneuern.

5.1) Removal of the fuel pump and fuel line

See fig. 1.

■ ATTENTION: Before removal of the fuel pump detach the fuel lines.

Remove box nut 1 on fuel pump and hex. screw M6 2 and remove support bracket 3 from gearbox.

Detach fuel line 4 on fuel pump 5 and clamp block 6 and remove it.

Remove fuel pump **5** along with gasket from prop gearbox.

5.2) Installation of the fuel pump replacement kit See fig. 2.

■ ATTENTION: Prior to installation remove the two synthetic protective caps from pressure fuel line and fuel supply line.

Attach fuel pump assembly 1 and gasket 2 with hex. nuts M8 3 and lock washers on gear cover. Tightening torque 15 Nm (133 in.lb.).

Connect new flexible fuel line 4 on clamp block 5 below the transverse fuel line 7 by banjo bolt M8x1x27 6 and 3 gaskets 3. Tighten banjo bolt to 10 Nm (90 in.lb.).

Connect fuel supply line on aircraft side with the supplied fitting (thread: 7/16-20 U.N.F.). Tightening torque according airframe manufacturer instructions.

♦ NOTE: Support the fuel line on airframe side to avoid damage by wear and additional stress.

Specification of fitting: SAE J 516 (equal to MS 24 587), *Campri products*, part no. 1701-4-4.

■ ATTENTION: Ensure that no additional forces or torques are acting

upon fuel pump when fuel supply line is installed! The fuel line has to be supported as commonly practised in

aeronautics, to avoid stresses and damage.

♦ NOTE: In accordance with the current Maintenance Manual the

fuel pump kit 996 594 has to be renewed every 5 (five) years because of the elastomeric fuel lines used.



Seite/page 4 of 5 Nr. 912-20 R1

5.3) Dichtheitskontrolle

Gesamtes Kraftstoffsystem auf Undichtheit kontrollieren. Dazu ist das System mittels elektrischer Kraftstoffpumpe (AUXILARY) mit dem Betriebsdruck zu beaufschlagen.

Bei Beschädigung oder Undichtheit sind die Komponenten zu erneuern.

6) Probelauf

Motor starten. Probelauf mit Magnetcheck durchführen.

▲ WARNUNG: Alle diese Arbeiten sind entsprechend der Arbeitsanweisung durch-

zuführen. Die Maßnahmen sind vom Hersteller, ROTAX-Vertriebspartner bzw. deren Service-Center mit luftfahrtbehördlicher Berechtigung

durchzuführen.

▲ WARNUNG: Nichtbeachtung dieser Empfehlungen kann zu Motor- und Personen-

schaden oder Tod führen!

5.3) Leakage test

Check the complete fuel system for leakage. Actuate the electric auxiliary fuel pump and let the operational fuel pressure act upon the fuel system.

At damage or leakage renew the relevant component.

6) Trial run

Start engine and conduct trial run inclusive ignition check.

▲ WARNING: All this work must be carried out according to these instructions. The

necessary measures must be taken by the engine manufacturer or by an authorized ROTAX distribution partner or a ROTAX Service Centre

authorized by the appropriate aviation authorities.

▲ WARNING: Non-compliance with these recommendations could result in engine

stoppage and personal injury or death.

Translation has been done to best knowledge and judgement - in any case the original text in German language is authoritative!

