

Airworthiness Directive

AD No.: 2026-0170

Issued: 01 September 2026

Note: This Airworthiness Directive (AD) is issued by EASA, acting in accordance with Regulation (EU) 2018/1139 on behalf of the European Union, its Member States and of the European third countries that participate in the activities of EASA under Article 129 of that Regulation.

This AD is issued in accordance with Regulation (EU) 748/2012, Part 21.A.3B. In accordance with Regulation (EU) 1321/2014 Annex I Part M.A.301, or Annex Vb Part ML.A.301, as applicable, the continuing airworthiness of an aircraft shall be ensured by accomplishing any applicable ADs. Consequently, no person may operate an aircraft to which an AD applies, except in accordance with the requirements of that AD, unless otherwise specified by the Agency [Regulation (EU) 1321/2014 Annex I Part M.A.303, or Annex Vb Part ML.A.303, as applicable] or agreed with the Authority of the State of Registry [Regulation (EU) 2018/1139, Article 71 exemption].

Design Approval Holder's Names:

EVEKTOR, spol. s.r.o.
TOMARK, s.r.o. Strojnícka 5 080 01 Prešov
Breezer Aircraft GmbH & Co. KG
Czech Aircraft Group s.r.o.

Type/Model designation(s):

SportStar RTC aeroplanes;
Viper SD-4 aeroplanes;
Breezer B600 aeroplanes;
PS-28 Cruiser SportCruiser / PiperSport aeroplanes.

Effective Date: 08 September 2026

TCDS Number(s): EASA.A.592, EASA.A.606, EASA.A.598 and EASA.A.546

Foreign AD: Not applicable

Supersedure: None

ATA 72 – Engine – Propeller Gearbox – Inspection

Manufacturers:

Evektor-Aerotechnik a.s.;
Tomark s.r.o.;
Breezer Aircraft GmbH & Co. KG.;
Czech Sport Aircraft Group a.s., formerly Czech Aircraft Group s.r.o.;

Applicability:

- Evektor SportStar RTC aeroplanes, all manufacturer serial numbers (MSN) equipped with a BRP-Rotax 912 ULS2 engine; and
- Tomark Viper SD-4 RTC aeroplanes, all serial numbers (s/n) equipped with a BRP-Rotax 912 ULS2 engine;
- Breezer B600 aeroplanes, all s/n equipped with a BRP-Rotax 912 ULS2 engine;
- Czech Aircraft Group PS-28 Cruiser aeroplanes, all s/n equipped with a BRP-Rotax 912 ULS2 engine.

Definitions:

For the purpose of this AD, the following definitions apply:



The ASB: BRP-Rotax Alert Service Bulletin (ASB) ASB_2026-001 and/or ASB_A-2026-001.

The SB: Evektor Mandatory Bulletin (MB) No. RTC-083a SR, Tomark ASB ASB_SD4-04-20, Czech Aircraft Group ASB ASB-CR-121 or Breezer Service Bulletin SB26-001, as applicable depending on aeroplane type, all referring for details to the ASB, as defined in this AD.

Affected gearbox(es): Propeller gearbox(es) having a Part Number (P/N) as listed in Chapter 1.1 (Applicability) of the ASB and having a s/n as listed in Chapter 4.1 or 4.2 (Appendices) of the ASB, except those propeller gearboxes which are manufactured or overhauled after the effective date of this AD and those gearboxes which have passed (no discrepancy found, or applicable corrective actions accomplished) the inspection in accordance with the instructions of the ASB.

Serviceable gearbox: Any propeller gearbox, eligible for installation in accordance with BRP-Rotax instructions, which is not an affected gearbox, as defined in this AD.

Note 1: Chapter 4.1 (Appendix) of the ASB provides, for information only, the s/n of the engines on which the listed affected gearboxes are latest known to be installed.

Affected engine(s): BPR-Rotax 912 UL, ULS, iS2Sport and 914 UL (Series) engines having installed an affected gearbox.

Groups:

Group 1 aeroplanes are those equipped with an affected engine that, on the effective date of this AD, has an affected gearbox installed that has accumulated less than 25 hours of operation since first installation on an engine.

Group 2 aeroplanes are those equipped with an affected engine that, on the effective date of this AD, has an affected gearbox installed that has accumulated 25 or more hours of operation since first installation on an engine.

Group 3 aeroplanes are those which are not Group 1 and are not Group 2.

Reason:

An occurrence was reported, where on a recently manufactured engine it was found that in the propeller gearbox the oil spray nozzle and the M7 x 16 hexagon screws, securing the propeller shaft bearing in the propeller gearbox were missing. Further investigation determined that those parts had not been installed during production, and that the missing screws may allow axial displacement of the propeller shaft bearing during operation, which could cause the propeller shaft and its front bearing to slightly move into of the gearbox housing.

This condition, if not detected and corrected, could lead to in-flight loss of engine oil and/or an uncommanded engine shutdown, possibly resulting in loss of control of the aeroplane, although it is unlikely that the propeller shaft will be pulled out of the gearbox in flight.

To address this potential unsafe condition, BRP-Rotax published the ASB, as defined in this AD, to provide instructions for inspection of the propeller gearbox and for corrective actions.

Consequently, EASA published Emergency AD 2026-0121-E to require a one-time inspection of all the propeller gearboxes installed on certain certified Rotax 912, 912i and 914 (series) engines and, depending on findings, accomplishment of applicable corrective action(s).



Since that AD was issued, it was realised that some of the affected propeller gearboxes may also be installed on BRP-Rotax 912 UL, ULS, iS2Sport or 914 UL (series) engines, which do not have an EASA engine type certificate (TC), but which are certified as part of the aeroplane. Consequently, the same unsafe condition may exist or develop on general aviation aeroplanes which are equipped with such an affected engine.

To address this potential unsafe condition, the TC Holders of these affected aeroplanes published the SB, as applicable, to provide instructions for inspection of the affected propeller gearboxes and applicable corrective action(s).

For the reason described above, this AD requires a one-time inspection of the propeller gearbox and, depending on findings, accomplishment of applicable corrective action(s).

Required Action(s) and Compliance Time(s):

Required as indicated by this AD, unless the action(s) required by this AD have been already accomplished:

Inspection(s):

- (1) Within the compliance time specified in Table 1 of this AD, inspect the propeller gearbox for presence of the oil spray nozzle assembly and the M7 x 16 hexagon screws in accordance with the instructions of the SB.

Table 1 – Compliance Times

	Threshold for Inspection
Group 1 aeroplanes	Before next flight
Group 2 aeroplanes	Within 5 flight hours, but without exceeding 12 months, after the effective date of this AD

Corrective Action(s):

- (2) If, during the inspection as required by paragraph (1) of this AD, it is found that the M7 x 16 hexagon screws and/or oil nozzle assembly are missing in the propeller gearbox, before next flight, replace the gearbox with a serviceable gearbox, as defined in this AD, in accordance with the instructions of the SB.
- (3) Replacement on an aeroplane of the propeller gearbox with a serviceable gearbox is an acceptable method to comply with the requirements of paragraph (1) of this AD for that aeroplane. This can be accomplished in accordance with the applicable Aircraft Maintenance Manual.
- (4) Replacement of the engine of an aeroplane with an engine having a serviceable gearbox installed is an acceptable method to comply with the requirements of paragraph (1) of this AD for that aeroplane. This can be accomplished in accordance with the applicable Aircraft Maintenance Manual.



Parts Installation:

- (5) For Group 1, Group 2 and Group 3 aeroplanes: From the effective date of this AD, it is allowed to install on any aeroplane a propeller gearbox, provided that it is a serviceable gearbox.
- (6) For Group 1, Group 2 and Group 3 aeroplanes: From the effective date of this AD, it is allowed to install on any aeroplane an affected engine, provided that it is equipped with a serviceable gearbox.

Ref. Publications:

Evektor MB No. RTC-083a SR original issue dated 17 July 2026.

Tomark ASB ASB_SD4-04-2026 original issue dated 30 June 2026.

Breezer Aircraft SB26-001 original issue dated 19 August 2016.

Czech Aircraft Group ASB ASB-CR-121 original issue dated 29 June 2026.

BRP-Rotax ASB ASB_2026-001 original issue dated 22 June 2026 and/or ASB_A-2026-001 original issue dated 22 June 2026.

The use of later approved revisions of the above-mentioned documents is acceptable for compliance with the requirements of this AD.

Remarks:

1. If requested and appropriately substantiated, EASA can approve Alternative Methods of Compliance for this AD.
2. Based on the required actions and the compliance time, EASA have decided to issue a Final AD with Request for Comments, postponing the public consultation process until after publication. All interested persons may send their comments, referencing the AD Number, to the E-mail address specified in below Remark 3, prior to 29 September 2026. Only if any comment is received during the consultation period, a Comment Response Document will be published in the [EASA Safety Publications Tool](#), in a compressed ('zipped') file, attached to the record for this AD.
3. Enquiries regarding this AD should be referred to the EASA Safety Information Section, Certification Directorate. E-mail: ADs@easa.europa.eu.
4. Information about any failures, malfunctions, defects or other occurrences, which may be similar to the unsafe condition addressed by this AD, and which may occur, or have occurred on a product, part or appliance not affected by this AD, can be reported to the [EU aviation safety reporting system](#). This may include reporting on the same or similar components, other than those covered by the design to which this AD applies, if the same unsafe condition can exist or may develop on an aircraft with those components installed. Such components may be installed under an FAA Parts Manufacturer Approval (PMA), Supplemental Type Certificate (STC) or other modification.



5. For any question concerning the technical content of the requirements in this AD, please contact, as applicable depending on the aeroplane type:

Evektor, spol. s r.o., Letecká 1008, 686 04 Kunovice, Czech Republic,
Telephone: +420 572 777 111, E-mail: evektor@evektor.cz; or

TOMARK s.r.o., Strojnícka 5, 080 01 Prešov, Slovak Republic, or
E-mail: airworthiness@tomarkaero.com or <http://vipersd4.com/contact/>; or

Czech Aircraft Group s.r.o., Na Záhonech 212, 686 04 Kunovice, Czech Republic,
info@cruiseraircraft.cz; or

Breezer Aircraft GmbH & Co. KG, Sönke-Nissen-Koog 58, 25821 Reußenköge, Germany.



TRADUCTION DE COURTOISIE

de la DIRECTIVE de NAVIGABILITE de l'EASA de référence 2026-0170

Diamond Aircraft Industries GmbH

Avions

Avions SportStar RTC

Avions Viper SD-4

Avions Breezer B600

Avions PS-28 Cruiser SportCruiser / PiperSport

Moteur – réducteur de l'hélice – Inspection

DATE D'ENTREE EN VIGUEUR :

08 Septembre 2026

CONSTRUCTEUR(S) :

Diamond Aircraft Industries GmbH

APPLICABILITE :

- les avions Evektor SportStar RTC, tous les numéros de série du constructeur (MSN) équipés d'un moteur BRP-Rotax 912 ULS2 ; et
- les avions Tomark Viper SD-4 RTC, tous les numéros de série (s/n) équipés d'un moteur BRP-Rotax 912 ULS2 ;
- les avions Breezer B600, tous les numéros de série (s/n) équipés d'un moteur BRP-Rotax 912 ULS2 ;
- les avions PS-28 Cruiser de Czech Aircraft Group, tous les numéros de série (s/n) équipés d'un moteur BRP-Rotax 912 ULS2

DEFINITIONS :

Les définitions suivantes s'appliquent dans le cadre de cette CN :

L'ASB : Bulletin d'alerte technique (ASB) de BRP-Rotax ASB_2026-001 et/ou ASB_A-2026-001

Le SB : Bulletin obligatoire (MB) d'Evektor n° RTC-083a SR, bulletin de service (ASB) de Tomark ASB_SD4-04-20, bulletin de service (ASB) de Czech Aircraft Group ASB-CR-121 ou bulletin de service (SB) de Breezer SB26-001, selon le type d'avion concerné, tous renvoyant pour plus de détails à l'ASB, tel que défini dans cette CN.

Réducteurs concernés :

Réducteurs d'hélice dont la référence (P/N) figure au chapitre 1.1 (Champ d'application) de l'ASB et dont le numéro de série figure au chapitre 4.1 ou 4.2 (annexes) de l'ASB, à l'exception des réducteurs d'hélice fabriqués ou révisés après la date d'entrée en vigueur de cette CN et de ceux ayant satisfait (aucune anomalie constatée ou mesures correctives applicables mises en œuvre) à l'inspection conformément aux instructions de l'ASB.

Réducteur utilisable: tout réducteur d'hélice pouvant être installée conformément aux instructions de BRP-Rotax, qui n'est pas un réducteur concerné, telle que définie dans cette CN.

Remarque 1 : le chapitre 4.1 (annexe) de l'ASB fournit, à titre indicatif uniquement, les numéros de série des moteurs sur lesquels les réducteurs concernés répertoriés ont été installés, selon les dernières informations disponibles.

Moteur(s) concerné(s) : moteurs BRP-Rotax 912 UL, ULS, iS2Sport et 914 UL (série) sur lesquels est installé un réducteur concerné.

Groupes : les avions du groupe 1 sont ceux équipés d'un moteur concerné sur lequel, à la date d'entrée en vigueur de cette CN, est installée un réducteur concerné ayant accumulé moins de 25 heures de fonctionnement depuis sa première installation sur un moteur.

Les avions du groupe 2 sont ceux équipés d'un moteur concerné sur lequel, à la date d'entrée en vigueur de cette CN, est installé un réducteur concerné ayant accumulé 25 heures de fonctionnement ou plus depuis sa première installation sur un moteur. Les avions du groupe 3 sont ceux qui n'appartiennent ni au groupe 1 ni au groupe 2.

RAISON :

Un incident a été signalé : sur un moteur de fabrication récente, il a été constaté que, dans le réducteur d'hélice, la buse de pulvérisation d'huile et les vis hexagonales M7 x 16 fixant le palier de l'arbre d'hélice dans le réducteur d'hélice étaient manquantes. Une enquête plus approfondie a permis de déterminer que ces pièces n'avaient pas été installées lors de la production et que l'absence de ces vis pouvait entraîner un déplacement axial du palier de l'arbre d'hélice en cours de fonctionnement, ce qui risquait de faire pénétrer légèrement l'arbre d'hélice et son palier avant dans le carter de la boîte de transmission.

Si elle n'est pas détectée et corrigée, cette anomalie pourrait entraîner une fuite d'huile moteur en vol et/ou un arrêt intempestif du moteur, pouvant se traduire par une perte de contrôle de l'avion, bien qu'il soit peu probable que l'arbre d'hélice soit arraché du réducteur en vol.

Afin de remédier à cette situation potentiellement dangereuse, BRP-Rotax a publié l'ASB, telle que définie dans cette CN, afin de fournir des instructions pour l'inspection du réducteur d'hélice et pour les mesures correctives.

En conséquence, l'EASA a publié la consigne de navigabilité d'urgence 2026-0121-E afin d'exiger une inspection unique de tous les réducteurs d'hélice installés sur certains moteurs Rotax 912, 912i et 914 (série) certifiés et, en fonction des résultats, la mise en œuvre des mesures correctives applicables.

Depuis la publication de cette CN, il est apparu que certaines des boîtes de transmission d'hélice concernées pouvaient également être installées sur des moteurs BRP-Rotax 912 UL, ULS, iS2Sport ou 914 UL (série), qui ne disposent pas d'un certificat de type (TC) de l'EASA, mais qui sont certifiés en tant que partie intégrante de l'avion. Par conséquent, la même situation de danger peut exister ou se développer sur les avions de l'aviation générale équipés d'un tel moteur concerné.

Afin de remédier à cette situation de danger potentielle, les titulaires de TC de ces avions concernés ont publié le SB , le cas échéant, afin de fournir des instructions

pour l'inspection des réducteurs d'hélice concernés et la mise en œuvre des mesures correctives applicables.

Pour la raison décrite ci-dessus, cette CN impose une inspection unique de la boîte de transmission de l'hélice et, en fonction des résultats, la mise en œuvre des mesures correctives applicables.

ACTIONS ET DELAIS D'APPLICATION :

Requises telles que précisées dans cette CN, sauf si ces actions requises par cette CN ont déjà été réalisées :

Inspection :

- (1) Dans le délai de mise en conformité indiqué dans le tableau 1 de cette CN, inspecter le réducteur de l'hélice afin de vérifier la présence de l'ensemble de buse de pulvérisation d'huile et des vis hexagonales M7 x 16, conformément aux instructions de l'ASB.

	Seuil d'inspection
Moteurs du groupe 1	Avant le prochain vol
Moteurs du groupe 2	Dans un délai de 5 heures de vol, sans toutefois dépasser 12 mois, à compter de la date d'entrée en vigueur de cette CN

Mesures correctives :

- (2) Si, au cours de l'inspection requise par le paragraphe (1) de cette CN, il s'avère que les vis hexagonales M7 x 16 et/ou l'ensemble de buse d'huile sont manquants dans le réducteur de l'hélice, il convient, avant le prochain vol, de remplacer le réducteur par un réducteur en bon état de fonctionnement, tel que défini dans cette CN, conformément aux instructions du SB
- (3) Le remplacement, sur un avion, du réducteur de l'hélice par un réducteur utilisable constitue une méthode acceptable pour se conformer aux exigences du paragraphe (1) de cette CN pour cet avion. Cette opération peut être effectuée conformément à l'AMM.
- (4) Le remplacement du moteur d'un avion par un moteur équipé d'un réducteur en état de marche constitue une méthode acceptable pour se conformer aux exigences du paragraphe (1) de cette CN pour cet avion. Cette opération peut être effectuée conformément à l'AMM.

Installation des pièces :

- (5) Pour les avions des groupes 1, 2 et 3 : à compter de la date d'entrée en vigueur de cette CN, il est autorisé d'installer sur tout avion un réducteur d'hélice, à condition qu'il s'agisse d'un réducteur utilisable.
- (6) Pour les avions des groupes 1, 2 et 3 : à compter de la date d'entrée en vigueur de cette CN, il est autorisé d'installer sur tout avion un moteur concerné, à condition qu'il soit équipé d'un réducteur utilisable.

DOCUMENTS DE REFERENCE:

Evektor MB n° RTC-083a SR, première édition datée du 17 juillet 2026.

Tomark ASB ASB_SD4-04-2026, première édition datée du 30 juin 2026.

Breezer Aircraft SB26-001, première édition datée du 19 août 2016.

Czech Aircraft Group ASB ASB-CR-121, édition originale datée du 29 juin 2026.

BRP-Rotax ASB ASB_2026-001, édition originale datée du 22 juin 2026 et/ou
ASB_A-2026-001, édition originale datée du 22 juin 2026

L'utilisation de révisions approuvées ultérieurement des documents susmentionnés est acceptable pour la conformité aux exigences de la présente CN.

REMARQUES :

[...]