

Avis d'émission d'une Directive de Navigabilité (AD)* par

☒ **l'EASA, European Aviation Safety Agency**

☐ **l'autorité primaire d'un matériel étranger**

Les examens ou modifications décrits ou rappelés ci-dessous sont impératifs. La non application des exigences contenues dans la Directive de Navigabilité citée ci-dessous entraîne l'incapacité au vol de l'aéronef concerné.

(Envoi 12/2022 du 08 juin 2022)

Directive de Navigabilité de l'EASA de référence 2022-0095

ALLSTAR PZL GLIDER Sp. z o.o.

Planeurs SZD-51-1 "Junior"

Ailes - Racine du longeron - Inspection / Réparation

Nota pour les exploitants et organismes d'entretien d'aéronefs inscrits au registre français :

Si l'AD jointe invite à un contact vers l'autorité primaire de l'AD, contacter le bureau concerné du département certification-produits de l'EASA.

Si pour l'exécution d'une tâche donnée, l'AD jointe se réfère à une qualification de personnel répondant à une réglementation nationale, il est possible de faire intervenir, pour cette tâche, du personnel de qualification équivalente acceptée dans l'Union Européenne.

Si l'AD jointe se réfère à une donnée de navigabilité ou une instruction pour le maintien de la navigabilité (Manuel de Vol, Manuel de Maintenance, ...) qui n'est pas celle approuvée ou pas celle en vigueur en France ou si l'AD jointe présente une difficulté d'application liée à sa spécificité nationale, exposer le problème auprès de la direction des méthodes d'OSAC (par courriel à "contact@osac.aero" ou par fax au 01 46 42 65 39) ou auprès du bureau concerné du département certification-produits de l'EASA.

* Cette AD est exigible au titre du règlement Européen 748/2012.

Airworthiness Directive

AD No.: 2022-0095

Issued: 31 May 2022

Note: 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 Name:

ALLSTAR PZL GLIDER Sp. z o.o.

Type/Model designation(s):

SZD-51-1 "Junior" sailplanes

Effective Date: 14 June 2022

TCDS Number(s): EASA.A.309

Foreign AD: Not applicable

Supersedure: None

ATA 57 – Wings – Spar Root – Inspection / Repair

Manufacturer(s):

Allstar PZL Glider Sp. z o.o., formerly PDPSz "PZL-Bielsko"

Applicability:

SZD-51-1 "Junior" sailplanes, all serial numbers.

Definitions:

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

The SB: Allstar PZL Glider Service Bulletin (SB) BE-014/51-1/2022 Revision 1.

Hard landing: Landing with abnormal overload of landing gear, with possible damage to wheel, landing gear or surrounding structure. It may occur when a glider hits the ground with a greater vertical speed than in a normal landing, or lands on rough ground.

Ground loop: A rapid rotation of a glider in the horizontal plane (yawing) on the ground, when a glider wingtip catches the ground, high grass or any other obstacle.

The TSM: Allstar PZL Glider Technical Service Manual (TSM), as applicable:

- Technical Description, Technical Service Manual, Schedule of Maintenance Works for glider SZD-51-1 "Junior", Issue I dated December 1984; or
- Technical Service Manual of Glider SZD-51-1 "Junior", Issue I / JAR-22 dated April 1995; or
- Technical Service Manual of Glider SZD-51-1 "Junior", Issue II dated May 2016.

Reason:

An occurrence has been reported where, on a sailplane during a loop, the ending of the wing spar root has cracked. Further investigation revealed that the crack propagation started before the incident. The sailplane operation history showed that, after performing a hard landing, a repair was accomplished in the area of wing root rib. During that landing, a damage to the ending of the wing spar root occurred, however it was not detected at that time.

This condition, if not detected and corrected, could lead to further crack propagation in the wing spar, possibly resulting in loss of the structural integrity of the sailplane.

To address this potential unsafe condition, Allstar PZL Glider issued the SB, as defined in this AD, which provides instructions for inspections of wing spar roots.

For the reasons described above, this AD requires accomplishment of wing spar roots inspections, and amendment of the TSM, as defined in this AD.

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

Required as indicated, unless accomplished previously:

Inspection(s):

- (1) Before next flight after each hard landing or ground loop, inspect the sailplane wing spar roots in accordance with the instructions of section 4.1. of the SB.

Corrective Action(s):

- (2) If, during any inspection as required by paragraph (1) of this AD, discrepancies are detected, before next flight, contact Allstar PZL Glider for approved repair instructions and accomplish those instructions accordingly.

Terminating Action(s):

- (3) None.

Credit:

- (4) Inspections, accomplished on a sailplane before the effective date of this AD in accordance with the instructions of section 4.1. of Allstar PZL Glider SB BE-014/51-1/2022 at original issue, are acceptable to comply with the requirements of paragraph (1) of this AD for that sailplane.

TSM Amendment:

- (5) Within 30 days after the effective date of this AD, amend the TSM in accordance with the instructions of section 4.2. of the SB.

Ref. Publications:

Allstar PZL Glider SB BE-014/51-1/2022 original issue dated 14 February 2022, or Revision 1 dated 26 April 2022.

The use of later approved revisions of the above-mentioned document 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. This AD was posted on 25 March 2022 as PAD 22-033 for consultation until 22 April 2022, and re-posted on 11 May 2022 as PAD 22-033R1 for an additional consultation until 25 May 2022. The Comment Response Documents can be found in the [EASA Safety Publications Tool](#), in the 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: Allstar PZL Glider Sp. z o.o., ul. Cieszyńska 325, 43-300 Bielsko-Biała, Poland, Phone: +48 883 008 933, E-mail: office@szdallstar.com.

TRADUCTION DE COURTOISIE

de la DIRECTIVE de NAVIGABILITE de l'EASA de référence 2022-0095

ALLSTAR PZL GLIDER Sp. z o.o.

Planeurs SZD-51-1 "Junior"

DATE D'ENTREE EN VIGUEUR :

14 juin 2022

CONSTRUCTEUR(S) :

Allstar PZL Glider Sp. z o.o., anciennement PDPSz "PZL-Bielsko"

APPLICABILITE :

Planeurs SZD-51-1 "Junior", tous les numéros de série.

DEFINITIONS :

Dans le cadre de la présente CN, les définitions suivantes s'appliquent :

Le SB : Allstar PZL Glider Bulletin de service (SB) BE-014/51-1/2022 Révision 1.

Atterrissage dur : Atterrissage avec une surcharge anormale du train d'atterrissage, avec risque d'endommager la roue, le train d'atterrissage ou la structure environnante. Cela peut se produire lorsqu'un planeur touche le sol avec une vitesse verticale plus importante que lors d'un atterrissage normal, ou lorsqu'il atterrit sur un terrain accidenté.

Rotation au sol (cheval de bois) : Rotation rapide d'un planeur dans le plan horizontal (lacet) au sol, lorsqu'un bout d'aile du planeur touche le sol, l'herbe haute ou tout autre obstacle.

Le TSM : Manuel de service technique (TSM) du planeur Allstar PZL, le cas échéant :

- Description technique, manuel de service technique, calendrier des travaux d'entretien du planeur SZD-51-1 "Junior", édition I de décembre 1984 ; ou
- Manuel de service technique du planeur SZD-51-1 "Junior", édition I / JAR-22 d'avril 1995 ; ou
- Manuel de service technique du planeur SZD-51-1 "Junior", édition II de mai 2016.

RAISON :

Un cas a été signalé où, sur un planeur, lors d'un looping, l'extrémité de l'emplanture du longeron de l'aile s'est fissurée. Une enquête plus approfondie a révélé que la propagation de la crique avait commencé avant l'incident. L'historique des opérations du planeur montre qu'après un atterrissage dur, une réparation a été effectuée au niveau de la nervure d'emplanture d'aile. Au cours de cet atterrissage, un dommage s'est produit à l'extrémité de l'emplanture du longeron de l'aile, mais il n'a pas été détecté à ce moment-là.

Cette condition, si non détectée et corrigée, pourrait entraîner la propagation de nouvelles criques dans le longeron de l'aile, ce qui pourrait entraîner la perte de l'intégrité structurelle du planeur.

Pour remédier à cette condition potentiellement dangereuse, Allstar PZL Glider a publié le bulletin de service, tel que défini dans cette CN, qui fournit des instructions pour l'inspection des emplantures de longeron d'aile.

Pour les raisons décrites ci-dessus, cette CN, exige l'exécution d'inspections d'emplanture de longeron d'aile et la modification du TSM, tel que défini dans cette CN.

ACTIONS ET DELAIS D'APPLICATION :

Sauf si déjà accomplies, les actions suivantes sont rendues impératives :

Inspection(s) :

- (1) Avant le prochain vol, après chaque atterrissage dur ou rotation au sol (cheval de bois) , inspecter les moignons des longerons d'aile du planeur conformément aux instructions de la section 4.1. du SB.

Action(s) corrective(s) :

- (2) Si, au cours d'une inspection telle que requise par le paragraphe (1) de cette CN, des anomalies sont détectées, avant le prochain vol, contacter Allstar PZL Glider pour obtenir des instructions de réparation approuvées et suivre ces instructions en conséquence.

Action(s) terminale(s) :

- (3) Aucune.

Crédit :

- (4) Les inspections, effectuées sur un planeur avant la date d'entrée en vigueur de la présente CN conformément aux instructions de la section 4.1. de Allstar PZL Glider SB BE-014/51-1/2022 à l'édition originale, sont acceptables pour satisfaire aux exigences du paragraphe (1) de cette CN pour ce planeur.

Amendement du TSM :

- (5) Dans les 30 jours suivant la date d'entrée en vigueur de cette CN, modifier le TSM conformément aux instructions de la section 4.2. du SB.

DOCUMENTS DE REFERENCE :

Allstar PZL Glider SB BE-014/51-1/2022 édition originale du 14 février 2022, ou révision 1 du 26 avril 2022.

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

REMARQUES :

[...]