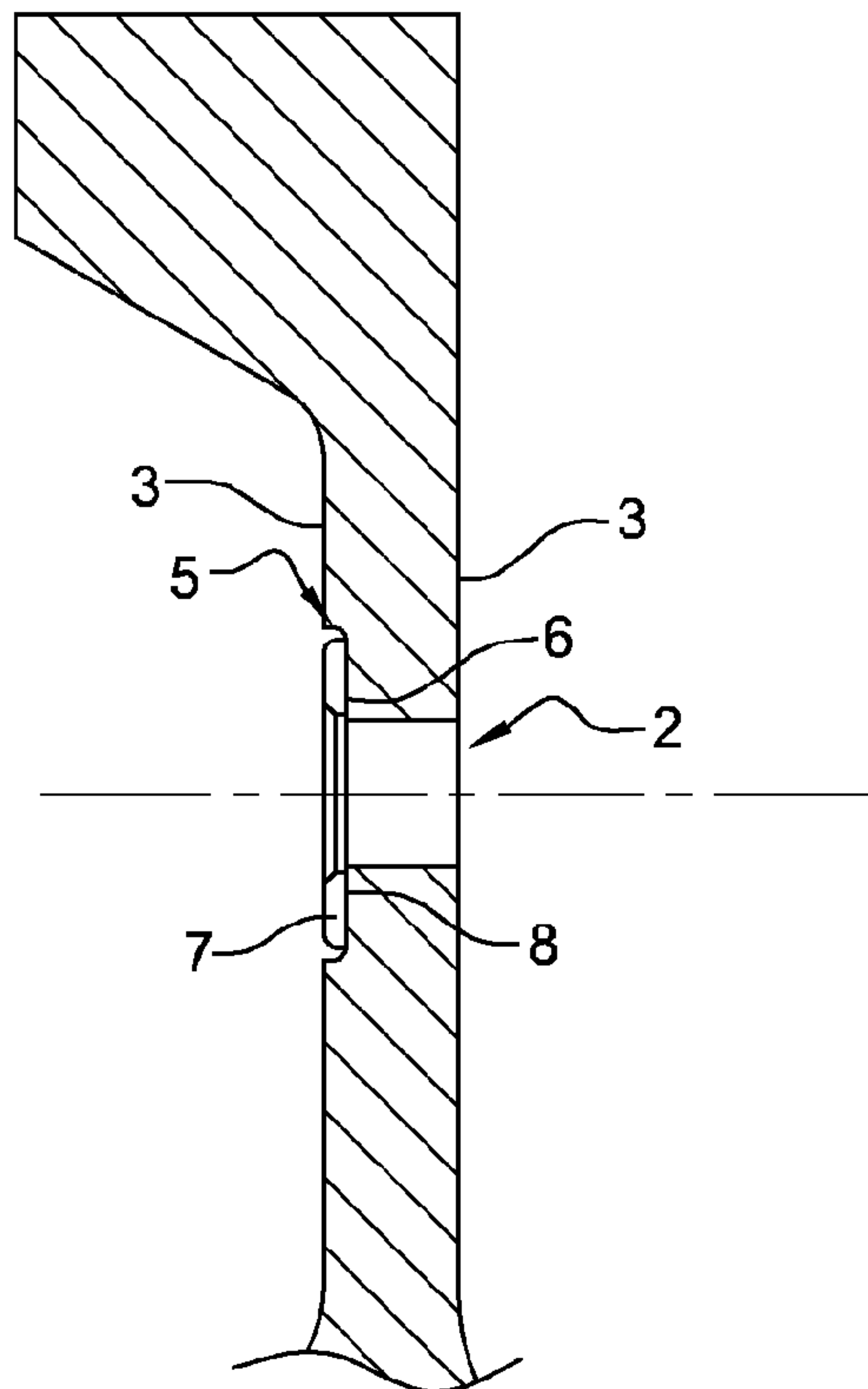




(86) Date de dépôt PCT/PCT Filing Date: 2011/01/28
 (87) Date publication PCT/PCT Publication Date: 2011/08/18
 (45) Date de délivrance/Issue Date: 2017/12/12
 (85) Entrée phase nationale/National Entry: 2012/08/02
 (86) N° demande PCT/PCT Application No.: FR 2011/050182
 (87) N° publication PCT/PCT Publication No.: 2011/098705
 (30) Priorité/Priority: 2010/02/10 (FR1000555)

(51) Cl.Int./Int.Cl. *B23P 6/00* (2006.01),
F01D 25/24 (2006.01), *F01D 5/00* (2006.01),
F04D 29/40 (2006.01), *F16B 5/02* (2006.01),
F16B 43/00 (2006.01)
 (72) Inventeurs/Inventors:
 BOLETIS, YANNIS, FR;
 CARDINAL, JEAN-LOUIS, FR;
 DE SANCTIS, SERGE, FR;
 TRAN, JULIEN, FR
 (73) Propriétaire/Owner:
 SNECMA, FR
 (74) Agent: GOUDREAU GAGE DUBUC

(54) Titre : PROCÉDE DE REPARATION D'UNE BRIDE D'UN CARTER
 (54) Title: METHOD FOR REPAIRING A FLANGE OF A HOUSING



(57) Abrégé/Abstract:

L'invention concerne un procédé de réparation d'une bride (1) d'un carter, par exemple en aluminium, pour une turbomachine telle qu'un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion, la bride (1) comportant au moins un trou de passage (2) d'une vis de fixation d'un équipement, comportant les étapes successives consistant à: former un lamage (5) dans la bride (1) autour du trou de passage (2) de la vis, anodiser la surface de fond (6) du lamage (5), placer une rondelle (7) dans le lamage (5), fixer la rondelle (7) sur la bride (1) à l'aide d'une colle (8).

(12) DEMANDE INTERNATIONALE PUBLIÉE EN VERTU DU TRAITÉ DE COOPÉRATION EN MATIÈRE DE BREVETS (PCT)

(19) Organisation Mondiale de la Propriété
Intellectuelle
Bureau international



(43) Date de la publication internationale
18 août 2011 (18.08.2011)

(10) Numéro de publication internationale
WO 2011/098705 A1

(51) Classification internationale des brevets :
B23P 6/00 (2006.01) *F01D 25/24* (2006.01)
F01D 5/00 (2006.01) *F16B 5/02* (2006.01)
F04D 29/40 (2006.01) *F16B 43/00* (2006.01)

SANCTIS, Serge [FR/FR]; 61, rue Edouard Vaillant, F-93100 Montreuil (FR). TRAN, Julien [FR/FR]; 11, rue de Touraine, F-95300 Pontoise (FR).

(21) Numéro de la demande internationale :
PCT/FR2011/050182

(74) Mandataire : Ernest GUTMANN - Yves PLASSERAUD SAS -; 3, rue Auber, F-75009 Paris (FR).

(22) Date de dépôt international :
28 janvier 2011 (28.01.2011)

(81) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre de protection nationale disponible) : AE, AG, AL, AM, AO, AT, AU, AZ, BA, BB, BG, BH, BR, BW, BY, BZ, CA, CH, CL, CN, CO, CR, CU, CZ, DE, DK, DM, DO, DZ, EC, EE, EG, ES, FI, GB, GD, GE, GH, GM, GT, HN, HR, HU, ID, IL, IN, IS, JP, KE, KG, KM, KN, KP, KR, KZ, LA, LC, LK, LR, LS, LT, LU, LY, MA, MD, ME, MG, MK, MN, MW, MX, MY, MZ, NA, NG, NI, NO, NZ, OM, PE, PG, PH, PL, PT, RO, RS, RU, SC, SD, SE, SG, SK, SL, SM, ST, SV, SY, TH, TJ, TM, TN, TR, TT, TZ, UA, UG, US, UZ, VC, VN, ZA, ZM, ZW.

(25) Langue de dépôt : français

(26) Langue de publication : français

(30) Données relatives à la priorité :
1000555 10 février 2010 (10.02.2010) FR

(71) Déposant (pour tous les États désignés sauf US) :
SNECMA [FR/FR]; 2, boulevard du Général Martial Valin, F-75015 Paris (FR).

(72) Inventeurs; et

(75) Inventeurs/Déposants (pour US seulement) : BOLETIS, Yannis [FR/FR]; 97, boulevard Sault, F-75012 Paris (FR). CARDINAL, Jean-Louis [FR/FR]; 23, rue Eugène Pottier, F-77176 Savigny Le Temple (FR). DE

(84) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre de protection régionale disponible) : ARIPO (BW, GH, GM, KE, LR, LS, MW, MZ, NA, SD, SL, SZ, TZ, UG, ZM, ZW), eurasien (AM, AZ, BY, KG, KZ, MD, RU, TJ, TM), européen (AL, AT, BE, BG, CH, CY, CZ, DE, DK,

[Suite sur la page suivante]

(54) Title : METHOD FOR REPAIRING A FLANGE OF A HOUSING

(54) Titre : PROCÉDÉ DE RÉPARATION D'UNE BRIDE D'UN CARTER

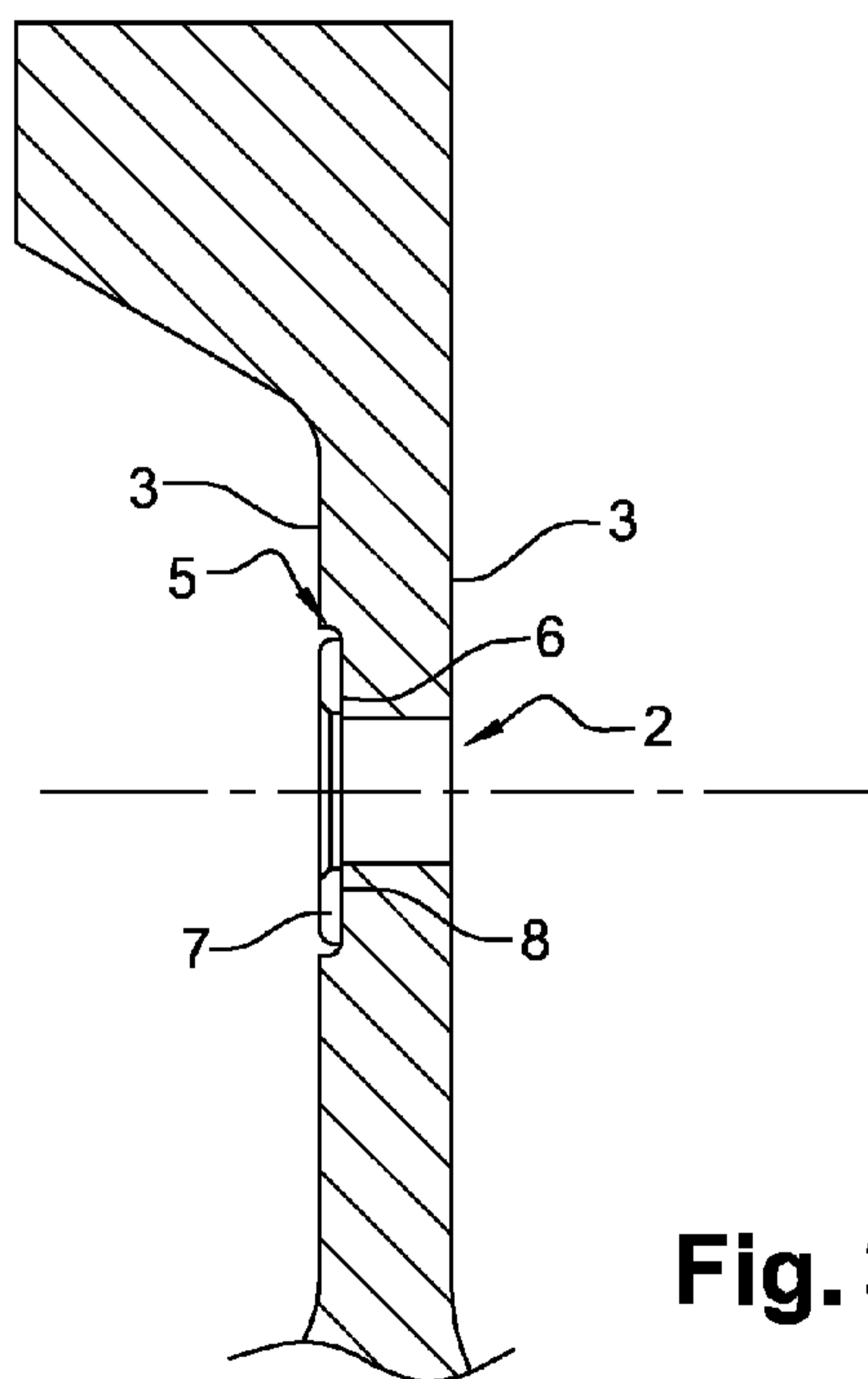


Fig. 3

(57) Abstract : The invention relates to a method for repairing a flange (1) of a housing, for example made of aluminum, for a turbine engine such as an airplane jet engine or turboprop, the flange (1) comprising at least one hole (2) for an apparatus attachment screw to pass through. Said method comprises the consecutive steps that involve: forming a facing (5) in the flange (1) around the hole (2) for the screw to pass through; anodizing the bottom surface (6) of the facing (5); placing a washer (7) in the facing (5); and attaching the washer (7) onto the flange (1) using an adhesive (8).

(57) Abrégé : L'invention concerne un procédé de réparation d'une bride (1) d'un carter, par exemple en aluminium, pour une turbomachine telle qu'un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion, la bride (1) comportant au moins un trou de passage (2) d'une vis de fixation d'un équipement, comportant les étapes successives consistant à: former un lamage (5) dans la bride (1) autour du trou de passage (2) de la vis, anodiser la surface de fond (6) du lamage (5), placer une rondelle (7) dans le lamage (5), fixer la rondelle (7) sur la bride (1) à l'aide d'une colle (8).

WO 2011/098705 A1 

EE, ES, FI, FR, GB, GR, HR, HU, IE, IS, IT, LT, LU, **Publiée :**
LV, MC, MK, MT, NL, NO, PL, PT, RO, RS, SE, SI, SK, — *avec rapport de recherche internationale (Art. 21(3))*
SM, TR), OAPI (BF, BJ, CF, CG, CI, CM, GA, GN, GQ,
GW, ML, MR, NE, SN, TD, TG).

Procédé de réparation d'une bride d'un carter

La présente invention concerne un procédé de réparation d'une bride d'un carter, par exemple en aluminium, pour une turbomachine telle qu'un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion.

Lors du fonctionnement d'un turboréacteur par exemple, le carter est soumis à des vibrations pouvant engendrer, à terme, des dégradations. Un carter de compresseur basse pression par exemple comporte une bride servant notamment à la fixation d'équipements et comportant de nombreux trous de passage de vis.

Les sollicitations mécaniques au niveau de ces trous, provoquées par les vibrations du carter, génèrent des dégradations par matage de la surface interne des trous et de la surface plane de la bride contre laquelle est appliqué l'équipement ou le support d'équipement. On observe ainsi une usure localisée de la surface de la bride, dans la zone de contact entre la bride et l'équipement ou le support d'équipement, une augmentation du diamètre du trou et une ovalisation de la section de ce dernier.

Afin d'assurer le bon fonctionnement de la turbomachine, il est nécessaire, soit de réparer ces dégradations, soit de changer complètement le carter. Le coût moyen d'un carter neuf est de l'ordre de 170 000 \$.

Afin de réparer de telles dégradations, il est connu d'apporter de la matière par soudure afin de reconstruire la géométrie d'origine des trous et de la surface de la bride contre laquelle vient s'appuyer l'équipement ou le support d'équipement.

Lorsque les carters sont réalisés en aluminium ou en matériau composite, et plus généralement en un matériau non soudable, un tel procédé ne peut pas être utilisé. A titre d'alternative, l'apport de matière est alors réalisé à l'aide d'une résine époxy chargée en fibres de verre. Cette technique est uniquement utilisée afin de restaurer la géométrie d'origine des trous mais ne peut pas être employée pour réparer la zone

endommagée de la surface de la bride, contre laquelle est appliquée l'équipement. En effet, la résistance à la compression de cette résine n'est pas suffisante pour garantir une interface rigide avec les équipements assemblés sur la bride. En outre, lors du serrage de la vis, seule la partie saine de la bride est capable de supporter les efforts de compression. La surface d'appui saine étant réduite, la pression de matage et l'usure de la bride sont augmentées. Ainsi, même après réparation des trous, le carter devra être changé rapidement, du fait de l'usure trop importante de ladite surface de la bride.

De plus, une telle réparation ne peut être réalisée lors d'une opération de maintenance sous l'aile, mais nécessite au contraire la dépose complète du moteur.

Il est également à noter que la réglementation interdit le rajout d'une pièce supplémentaire par rapport à une configuration certifiée.

L'invention a notamment pour but d'apporter une solution simple, efficace et économique à ce problème.

A cet effet, elle propose un procédé de réparation d'une bride d'un carter, par exemple en aluminium, pour une turbomachine telle qu'un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion, la bride comportant au moins un trou de passage d'une vis de fixation d'un équipement, caractérisé en ce qu'il comporte les étapes successives consistant à :

- former un lamage dans la bride autour du trou de passage de la vis,
- anodiser la surface de fond du lamage,
- placer une rondelle dans le lamage,
- fixer la rondelle sur la bride à l'aide d'une colle.

L'équipement ou le support d'équipement peut alors s'appuyer sur la rondelle, capable de supporter les efforts de compression lors du serrage de la vis, et permettant de centrer la vis par rapport au trou.

Comme la rondelle est solidaire du carter, elle n'est pas considérée comme une pièce supplémentaire distincte du carter, et respecte la réglementation.

5 Une telle réparation est peu coûteuse, rapide, et peut être réalisée directement lors d'une opération de maintenance sous l'aile.

En outre l'anodisation garantit l'adhérence de la colle.

Avantageusement, le procédé comporte une étape de contrôle par ressuage du lamage et/ou de la surface de la bride entourant le débouché du trou de passage de la vis, préalable à l'étape d'anodisation.

10 Selon une possibilité de l'invention, la rondelle est collée sur la bride à l'aide d'une résine époxy chargée en fibres de verre.

Une telle résine offre une bonne adhérence sur de l'aluminium anodisé et sur la rondelle, et ne provoque pas de corrosion du matériau de la bride.

15 Préférentiellement, la colle est appliquée au moins contre la surface de fond du lamage.

La surface de la bride autour du trou de passage de la vis peut être préparée au préalable par toilage, de façon à obtenir un bon état de surface.

20 On rappelle que le toilage est un procédé de finition simple et peu coûteux, consistant à aplanir la surface à l'aide d'une toile abrasive.

Selon une forme de réalisation, la rondelle est réalisée en un matériau ayant une dureté supérieure à celle du matériau du carter, afin de mieux supporter les contraintes de matage au niveau de la zone de contact
25 entre l'équipement ou le support d'équipement et la rondelle.

Selon une caractéristique de l'invention, le procédé comporte une étape de marquage d'une référence sur le carter, à proximité de la rondelle, de manière à assurer la traçabilité de la réparation lors des démontages ou inspections futures du carter.

De manière préférée, le diamètre externe de la rondelle est compris entre 10 et 15 mm, le diamètre interne de la rondelle étant de l'ordre de 7 mm.

5 Ces dimensions de la rondelle offrent ainsi un bon compromis entre la diminution des contraintes sur la face de bride et la tenue de la bride après réalisation du lamage. En effet, plus le diamètre de la rondelle est important, plus les contraintes précitées sont faibles, mais plus la bride est fragilisée par le lamage.

10 L'invention concerne en outre un carter pour une turbomachine telle qu'un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion, comportant une bride annulaire réparée par exécution du procédé selon l'invention, la bride comprenant au moins un trou de passage d'une vis débouchant dans un lamage dans lequel est collée une rondelle.

Ce carter est en aluminium, en acier ou en composite.

15 L'invention sera mieux comprise et d'autres détails, caractéristiques et avantages de l'invention apparaîtront à la lecture de la description suivante faite à titre d'exemple non limitatif en référence aux dessins annexés dans lesquels :

- 20 - la figure 1 est une vue en perspective d'une portion de bride endommagée,
- la figure 2 est une vue à plus grande échelle du trou de passage de la bride endommagée,
- la figure 3 est une vue en coupe axiale d'une portion de bride réparée par le procédé selon l'invention,
- 25 - la figure 4 est une vue partielle et en perspective de la bride de la figure 3.

Les figures 1 et 2 montrent une bride annulaire 1 d'un carter en aluminium d'un compresseur basse pression d'un turboréacteur, endommagée par les sollicitations mécaniques générées lors du
30 fonctionnement du turboréacteur.

La bride 1 comporte des trous 2 ménagés sur sa circonférence et régulièrement espacés les uns des autres, débouchant de part et d'autre sur des surfaces latérales annulaires 3. Les trous 2 servent au passage de vis, pour le boulonnage de raidisseurs ou d'équipements. Dans le cas des figures 1 et 2, l'équipement (non représenté) comporte une face de section circulaire qui, en condition d'utilisation, est en appui contre la face latérale 3 correspondante, autour du trou de passage 2 de la vis.

En fonctionnement, les vibrations du carter génèrent des dégradations 4 par matage de la surface interne des trous 2 et de la surface latérale 3 de la bride 1. On observe ainsi un enfoncement localisé de la surface 3 de la bride 1, dans la zone de contact entre la bride et l'équipement, une augmentation du diamètre du trou 2 et/ou une ovalisation de la section de ce trou 2. Toutes ces dégradations sont nettement visibles aux figures 1 et 2.

Afin de réparer la bride 1 de ce carter, l'invention propose un procédé comportant les étapes successives consistant à :

- préparer par toilage la surface 3 de la bride 1 autour du trou de passage 2 de la vis,
- former un lamage 5 dans la bride 1 autour du trou de passage 2 de la vis, le lamage 5 étant d'un diamètre légèrement supérieur au diamètre de la zone endommagée 4,
- contrôler par ressuage l'état de surface du lamage 5 et/ou de la surface latérale 3 de la bride 1 entourant le débouché du trou de passage 2 de la vis,
- anodiser la surface de fond 6 du lamage 5,
- placer une rondelle 7 dans le lamage 5,
- fixer la rondelle 6 sur la bride 1 à l'aide d'une résine époxy 8 chargée en fibres de verre,
- marquer une référence sur le carter, à proximité de la rondelle 7.

Plus particulièrement, la résine 8 est appliquée contre la surface de fond 6 du lamage 5. De préférence, la résine utilisée est celle commercialisée par la société HENKEL sous la référence Hysol EA9394.

5 En outre, la rondelle 7 est réalisée en un matériau ayant une dureté supérieure à celle du matériau du carter, par exemple en un alliage de type A286.

10 Le diamètre externe de la rondelle 7 est compris entre 10 et 15 mm, son diamètre interne est de l'ordre de 7 mm et son épaisseur est comprise entre 0,8 et 1,3 mm. Les dimensions de la rondelle 7 sont définies notamment en fonction de l'usure de la bride 1.

Dans le cas décrit ci-dessus, le carter est en aluminium. Bien entendu, le procédé selon l'invention est également applicable à des carters en matériau composite ou en acier. Dans ce cas toutefois, l'étape d'anodisation n'est pas nécessaire.

15 La rondelle 7 forme une portée rigide, solidaire du carter pour l'équipement ou le support d'équipement, et permet de centrer la vis par rapport au trou 2.

20 Le coût d'une telle réparation est de l'ordre de 70 dollars, ce qui est négligeable en comparaison au coût d'un remplacement du carter détérioré par un carter neuf.

En outre, comme indiqué précédemment, cette réparation peut être effectuée directement sous l'aile, la dépose du moteur n'étant pas nécessaire.

25 Il est également à noter que ce procédé permet d'utiliser, après réparation, des boulons identiques à ceux utilisés avant la réparation.

REVENDEICATIONS

1. Procédé de réparation d'une portion de bride endommagée d'un carter en aluminium, pour une turbomachine, la bride comportant au moins un trou de passage de vis de fixation d'un équipement, comprenant de :

identifier une zone endommagée d'enfoncement localisé dans un surface latérale de la bride autour d'un trou de passage de vis endommagé, le trou de passage endommagé présentant des dégradations par matage de sa surface interne et une altération de sa section par rapport à sa section d'origine;

former un lamage dans la zone endommagée d'enfoncement localisé dans la surface latérale de la bride autour du trou de passage endommagé, sans rétablir la section d'origine de la surface interne du trou de passage endommagé, le lamage étant d'un diamètre supérieur au diamètre de la zone endommagée;

anodiser une surface de fond du lamage;

placer une rondelle dans le lamage, la rondelle étant réalisée en un matériau ayant une dureté supérieure à celle du matériau du carter; et

fixer la rondelle sur la bride à l'aide d'une colle, de sorte que la rondelle centre la vis par rapport au trou endommagé.

2. Procédé selon la revendication 1, comprenant, avant ladite anodisation, une étape de contrôle par ressuage d'au moins l'un de : i) le lamage et ii) une surface de la bride entourant un débouché du trou de passage endommagé.

3. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 et 2, dans lequel la rondelle est collée sur la bride à l'aide d'une résine époxy chargée en fibres de verre.

4. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 3, dans lequel la colle est appliquée au moins contre la surface de fond du lamage.

5. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 4, dans lequel la surface de la bride autour du trou de passage endommagé est préparée au préalable par toilage.

6. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 5, comprenant en outre une étape de marquage d'une référence sur le carter, à proximité de la rondelle.

7. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 6, dans lequel un diamètre externe de la rondelle est compris entre 10 et 15 mm, un diamètre interne de la rondelle de 7 mm.

8. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 7, dans lequel l'altération de la section comprend au moins l'une de : i) une augmentation du diamètre du trou et ii) une ovalisation de la section du trou.

9. Procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 8, dans lequel la turbomachine est un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion.

10. Carter pour une turbomachine, réalisé en aluminium, en acier ou en composite, et comportant une bride annulaire préparée selon le procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 8, la bride comprenant au moins un trou de passage d'une vis endommagé débouchant dans un lamage dans lequel est collée une rondelle.

11. Carter pour une turbomachine selon la revendication 10, dans lequel la turbomachine est un turboréacteur ou un turbopropulseur d'avion.

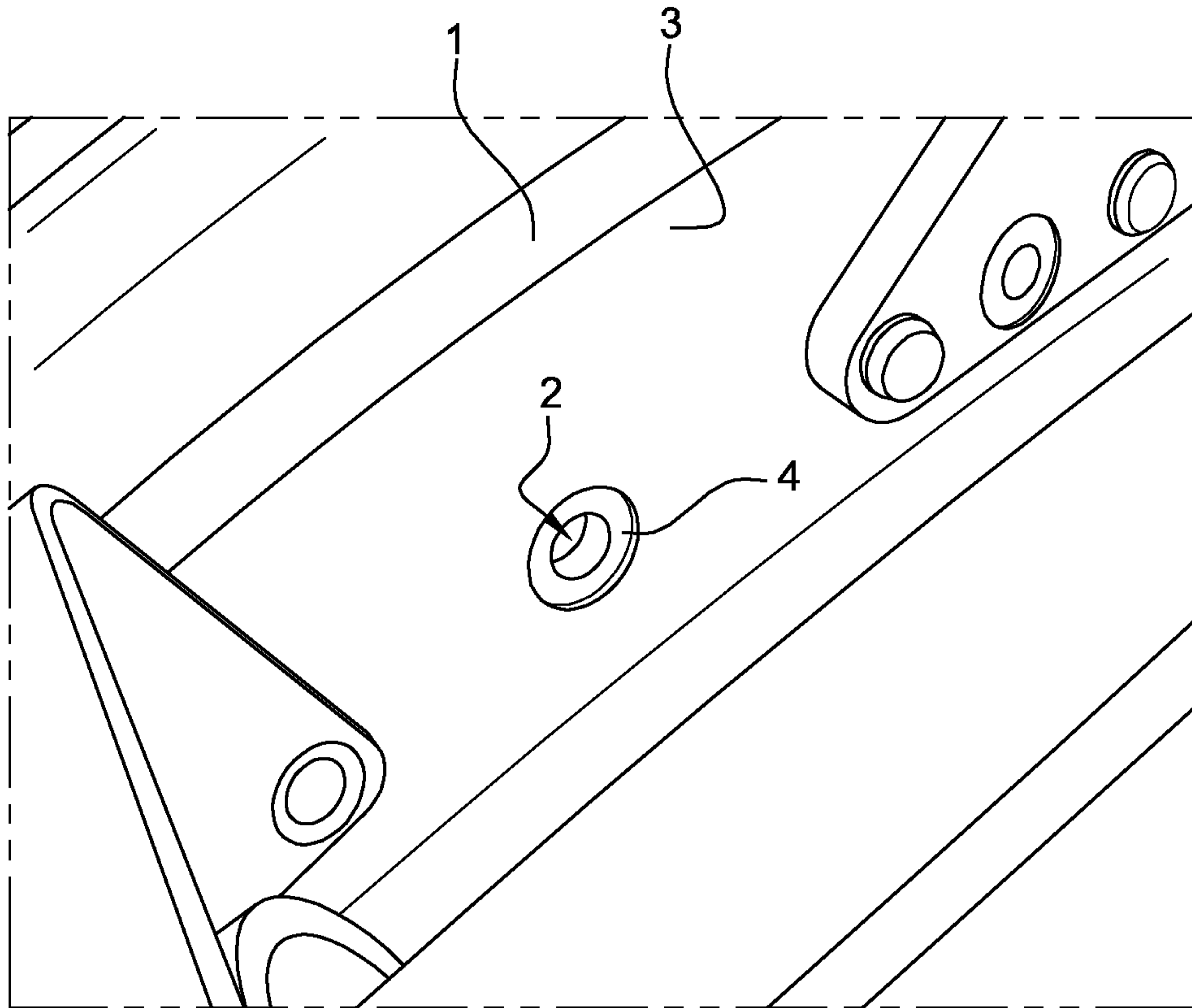


Fig. 1

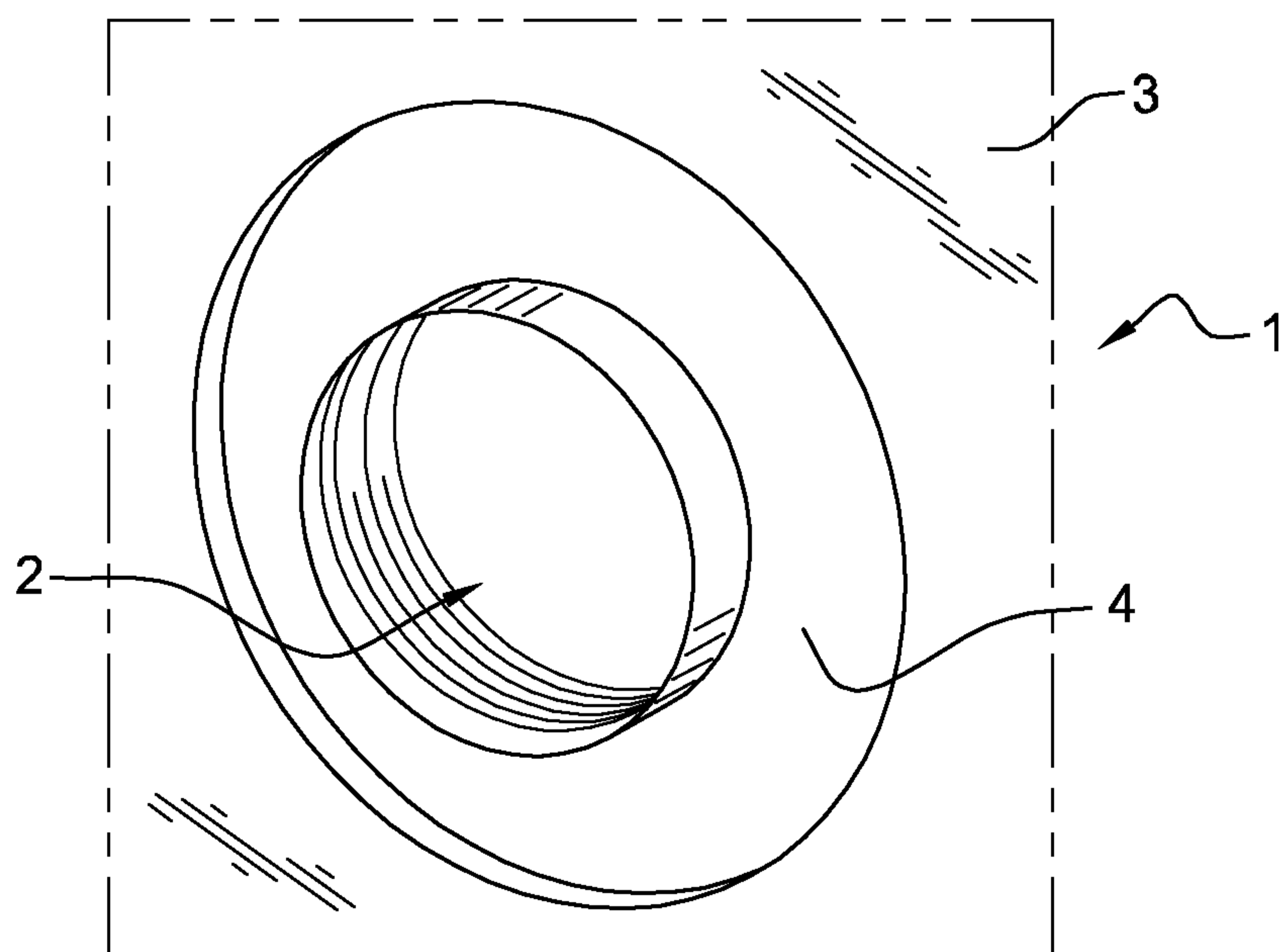


Fig. 2

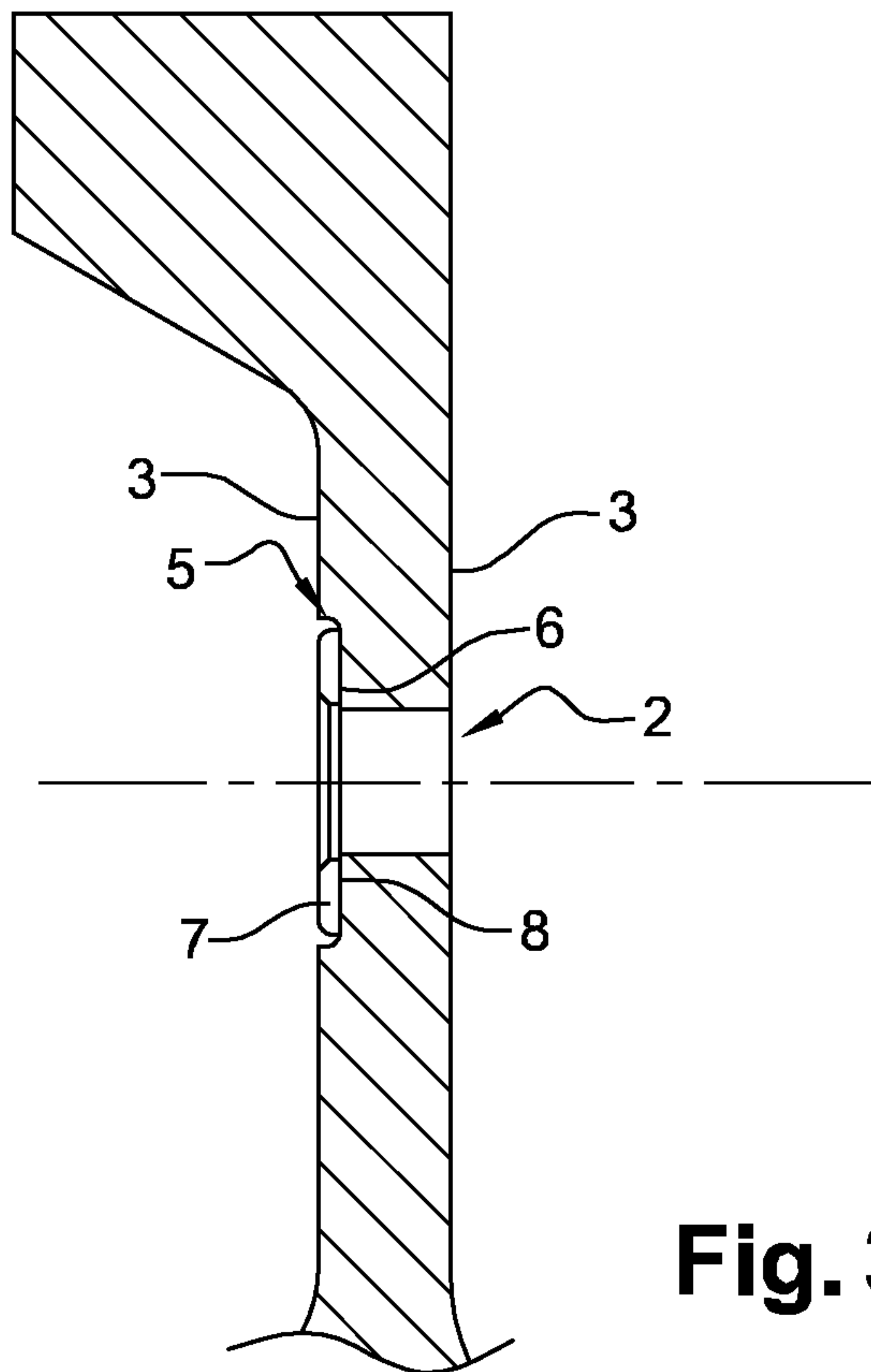


Fig. 3

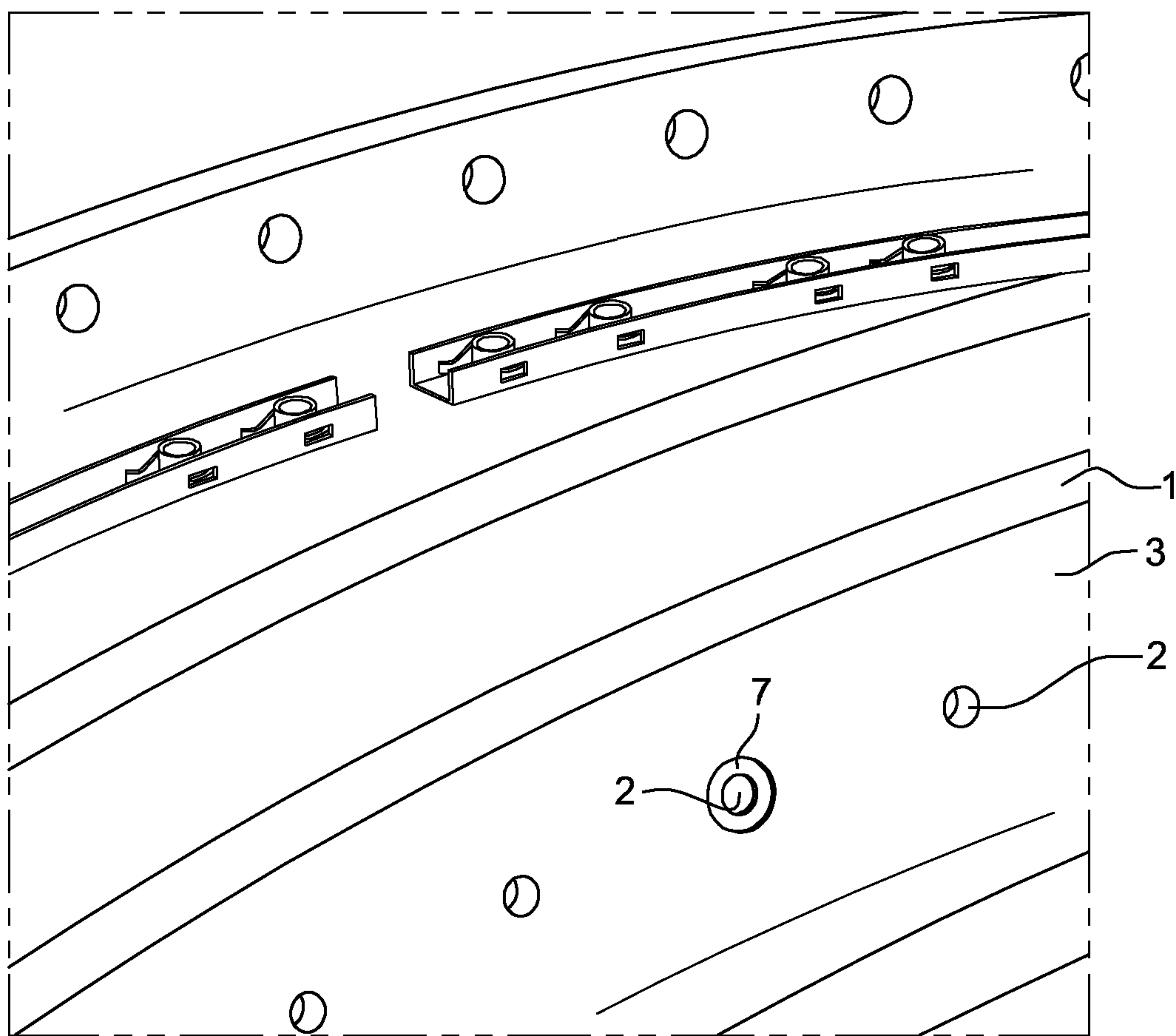


Fig. 4

