

12

DEMANDE DE BREVET D'INVENTION

A1

22 Date de dépôt : 31.07.13.

30 Priorité :

43 Date de mise à la disposition du public de la  
demande : 06.02.15 Bulletin 15/06.

56 Liste des documents cités dans le rapport de  
recherche préliminaire : *Se reporter à la fin du  
présent fascicule*

60 Références à d'autres documents nationaux  
apparentés :

○ Demande(s) d'extension :

71 Demandeur(s) : AIRBUS OPERATIONS Société par  
actions simplifiée — FR.

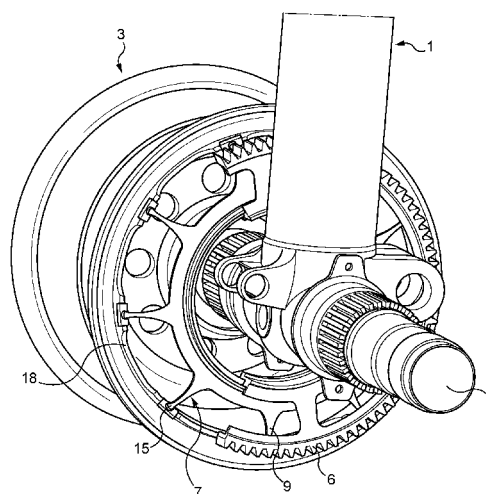
72 Inventeur(s) : TIZAC LAURENT et LESAGE  
CEDRIC.

73 Titulaire(s) : AIRBUS OPERATIONS Société par  
actions simplifiée.

74 Mandataire(s) : SANTARELLI.

54 DISPOSITIF DE COUPLAGE D'UNE ROUE MOTORISÉE DE TRAIN D'ATERRISSAGE D'AERONEF.

57 Ce dispositif élastique (7) de couplage entre une roue (3) de train d'atterrissage d'aéronef et un organe coaxial (6) de motorisation de ladite roue comprend une pluralité de bras (9) solidaires en rotation dudit organe de motorisation du côté d'une première extrémité radialement intérieure et adaptés pour être reliés à ladite roue (3) du côté de leur extrémité opposée radialement extérieure, lesdits bras (9) étant sensiblement rigides dans un plan perpendiculaire à l'axe de rotation de la roue et flexibles dans des directions sensiblement transversales audit plan.



L'invention concerne un dispositif élastique de couplage entre une roue de train d'atterrissage d'aéronef et un organe coaxial de motorisation de ladite roue, ainsi qu'un train d'atterrissage équipé d'un dispositif de motorisation de roue et d'un tel dispositif de couplage.

5 Pour des raisons d'économie de carburant, de réduction de bruit, de limitation de la durée de fonctionnement et donc de l'usure des moteurs des avions (turboréacteurs, turbopropulseurs ...), etc., il a été proposé de motoriser des roues de leurs trains d'atterrissage afin de permettre leur déplacement autonome sur les plates-formes aéroportuaires.

10 Il est connu d'assurer cette motorisation d'une roue de train d'atterrissage au moyen d'un dispositif de motorisation comprenant un moteur, par exemple électrique, un dispositif réducteur et un dispositif de couplage en rotation entre la sortie du dispositif réducteur et la jante de la roue.

Par ailleurs, lorsqu'un avion roule au sol, les essieux et les roues des  
15 trains d'atterrissage subissent des déformations importantes en raison du poids de l'avion transmis aux essieux par les jambes de train d'atterrissage.

Il est donc nécessaire que le dispositif de couplage entre la roue, qui se déforme, mais aussi suit les déformations de l'essieu, et l'ensemble moteur/réducteur, qui est solidaire de la jambe de train d'atterrissage, soit en  
20 mesure d'absorber ces déformations.

Pour tenter de résoudre ce problème, il est connu du document FR 0959586 un dispositif dans lequel une couronne d'entraînement de l'ensemble moteur/réducteur est reliée à la jante de roue par des ressorts métalliques qui permettent d'absorber des déformations ou des déplacements de la jante par  
25 rapport à la couronne.

Cependant, un tel dispositif ne permet pas une transmission optimale du couple entre la couronne d'entraînement et la roue.

L'invention vise à fournir un dispositif de couplage entre une roue de train d'atterrissage d'aéronef et un organe coaxial de motorisation de ladite roue  
30 qui permette d'assurer une transmission optimale de couple entre ledit organe de motorisation et la roue en dépit des déformations de l'essieu portant celle-ci, et qui n'affecte sensiblement pas la complexité et la durée des opérations de montage et démontage de la roue.

A cet effet, l'invention a pour objet un dispositif élastique de couplage

entre une roue de train d'atterrissage d'aéronef et un organe coaxial de motorisation de ladite roue, ce dispositif comprenant une pluralité de bras solidaires en rotation dudit organe de motorisation du côté d'une première extrémité radialement intérieure et adaptés pour être reliés à ladite roue du côté  
5 de leur extrémité opposée radialement extérieure, lesdits bras étant sensiblement rigides dans un plan perpendiculaire à l'axe de rotation de la roue et flexibles dans des directions sensiblement transversales audit plan.

Le dispositif selon l'invention permet, au moyen d'une structure légère qui ne grève pas significativement le poids de l'aéronef, d'assurer une très bonne  
10 transmission du couple entre l'organe de motorisation et la roue tout en permettant des débattements de celle-ci dus aux déformations de l'essieu sur lequel elle est montée.

Selon une caractéristique possible de l'invention, lesdits bras sont solidaires d'un moyeu adapté pour être fixé audit organe rotatif de motorisation. Le  
15 dispositif de couplage se présente ainsi comme une pièce en forme d'étoile facile à optimiser du point de vue poids et à rendre solidaire en rotation avec l'organe de motorisation, par exemple une roue dentée.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdits bras sont adaptés pour être reçus, à leur extrémité radialement extérieure, en appui dans  
20 des logements respectifs d'une jante de ladite roue. Ce mode de liaison très simple participe à la limitation du poids induit par la motorisation de la roue et à la facilité de montage et démontage de celle-ci.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdits logements ont sensiblement une forme de gouttière à section en U ouverte à l'une  
25 de ses extrémités et lesdits bras présentent à ladite extrémité radialement extérieure une noix allongée adaptée pour être reçue dans l'un desdits logements. Cette caractéristique permet de faciliter le maintien en prise des bras avec la jante malgré un déplacement axial relatif de l'extrémité d'un bras et du logement correspondant dans la jante en raison des déformations de l'essieu.

30 Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdits bras sont dimensionnés pour que, dans la position montée de ladite roue sur ledit train d'atterrissage, ils soient précontraints axialement. Cette caractéristique conjuguée à la précédente permet de limiter les débattements axiaux des noix dans les logements, et donc d'optimiser la longueur de ces derniers.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, la longueur desdits logements est adaptée pour assurer la retenue desdites noix indépendamment de l'angle de carrossage de ladite roue. Cette caractéristique assure que tous les bras participent à la transmission du couple, indépendamment des déformations de l'essieu.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdits logements sont ménagés dans une couronne solidaire de ladite jante. Des roues conventionnelles auxquelles une couronne a été fixée par soudage ou autre peuvent donc être utilisées avec un dispositif de motorisation.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdits logements et lesdites noix sont des pièces d'usure amovibles. Ces pièces d'usure peuvent donc être remplacées pour un coût limité.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdits bras sont en forme de lames. Il s'agit là d'une structure qui offre simplicité et légèreté pour permettre la transmission du couple malgré des déformations de l'essieu.

Selon une autre caractéristique possible de l'invention, lesdites lames ont une section plus faible du côté de leur extrémité radialement extérieure que du côté de leur extrémité radialement intérieure. Il est ainsi possible de donner facilement en fonction de leur largeur et/ou leur épaisseur des caractéristiques de flexibilité voulues aux lames.

L'invention a également pour objet un train d'atterrissage d'aéronef comprenant au moins une roue, un dispositif de motorisation de ladite roue comportant ledit organe de motorisation, et un dispositif de couplage tel que défini ci-dessus. Un tel train d'atterrissage permet de limiter sensiblement l'augmentation de poids liée à la motorisation d'une ou plusieurs roues.

Enfin, l'invention a encore pour objet un aéronef comprenant au moins un train d'atterrissage tel que défini ci-dessus.

D'autres caractéristiques et avantages de l'invention ressortiront de la description qui va suivre d'un mode de réalisation donné uniquement à titre d'exemple et illustré par les dessins annexés sur lesquels :

- la figure 1 est une vue partielle en perspective d'un train d'atterrissage équipé d'une disposition de motorisation de roue ;
- la figure 2 est une vue en perspective similaire à la figure 1 montrant la jante de roue en premier plan ;

– la figure 3 est une vue partielle en coupe des organes représentés aux figures 1 et 2, suivant un plan contenant l'axe du moteur et l'axe de l'essieu ;

– la figure 4 est une vue en perspective avec arrachements partiels de la jante de joue et du dispositif de couplage entre celle-ci et le dispositif de motorisation ;

– la figure 5 est une vue en plan montrant le dispositif de couplage de la figure 4 et un pignon de sortie du dispositif de motorisation ; et

– la figure 6 est une vue partielle en perspective illustrant des parties du dispositif de couplage.

En se reportant aux figures, une jambe 1 d'un train d'atterrissage (non représenté en détail) d'un avion (non représenté) porte à son extrémité un essieu 2 sur lequel est montée une jante 3 de roue dont le pneumatique n'a pas été représenté.

Un ensemble de motorisation de roue comprenant un moteur électrique 4 et un dispositif réducteur 5 est monté sur l'essieu 2. En variante le moteur 4 pourrait être un moteur hydraulique.

Le dispositif réducteur 5 ne sera pas décrit en détail. Il peut être d'un type conventionnel bien connu de l'homme de métier. Il peut être aussi du type à élément pendulaire comme décrit dans la demande de brevet EP-2 527 249. Le dispositif réducteur 5 comporte un pignon ou roue dentée de sortie 6 susceptible d'être entraîné en rotation autour de l'essieu 2 lorsque le moteur 4 est en rotation.

La roue de sortie 6 est couplée à la jante 3 au moyen d'un dispositif de couplage 7.

Le dispositif de couplage 7 est une pièce de préférence métallique présentant en plan une forme d'étoile. Elle comprend une partie centrale ou moyeu 8 en forme de disque ou en variante de cuvette, présentant en son centre une ouverture d'axe XX' pour le passage notamment de l'essieu 2, et un certain nombre de bras 9 s'étendant, vus en plan, dans une direction radiale par rapport à l'axe de la partie centrale 8. Dans l'exemple illustré par la figure 5 le dispositif de couplage 7 comporte neuf bras 9.

La partie centrale 8 est fixée au voisinage de son périmètre intérieur 10 coaxialement au pignon de sortie 6 par sertissage, soudage ou tout autre moyen approprié propre à assurer en fonctionnement la transmission du couple moteur

entre le pignon 6 et le dispositif de couplage 7.

Le pignon 6 est monté à rotation sur l'essieu 2 au moyen d'un roulement 11. La jante 3 est montée à rotation sur l'essieu 2 au moyen de roulements 12 et 13.

5 Les bras 9 du dispositif de couplage sont des lames venues de matière avec la partie centrale 8. Vus en plan, les bras ou lames 9 sont plus larges à leur base où ils se raccordent à la partie centrale 8 qu'à leur extrémité par laquelle ils sont accouplés à la jante 3. Le rétrécissement des bras 9 de leur base vers leur extrémité peut se faire selon un profil latéral curviligne 14 comme représenté sur  
10 la figure 6. En variante, les bras peuvent avoir une forme sensiblement trapézoïdale avec des flans latéraux rectilignes, ou toute autre forme appropriée. L'épaisseur des bras 9 n'est pas nécessairement uniforme d'une extrémité à l'autre et peut varier de manière continue ou discontinue.

Le matériau et le dimensionnement en largeur et en épaisseur des bras  
15 9 sont choisis de manière à leur conférer :

- en tout point une très grande rigidité dans un plan perpendiculaire à l'axe XX' de la pièce de couplage 7, afin de permettre la transmission de couple entre le pignon 6 et la jante 3,
- une flexibilité appropriée perpendiculairement et suivant  
20 d'autres directions transversales à un plan perpendiculaire à l'axe XX' afin de permettre d'absorber les déformations de l'essieu 2 et de la roue 3 lors du roulage de l'avion.

Comme le montre la figure 3, les bras 9 ont dans un plan longitudinal contenant l'axe XX' et passant par leur extrémité un profil incurvé dont la  
25 concavité est tournée du côté de l'extrémité de l'essieu 2 recevant la jante 3. Cette courbure est plus ou moins prononcée suivant l'encombrement du mécanisme de freinage (non représenté), en particulier suivant l'importance de son débordement hors du volume dans lequel il est reçu entre l'essieu 2 et le profil intérieur de la jante 3 ouvert vers le pignon de sortie 6.

30 Afin d'assurer la liaison entre le dispositif de couplage 7 et la jante 3, les bras 9 présentent à leur extrémité un renflement formant une noix 15. Cette noix présente en section transversale (dans un plan perpendiculaire à l'axe XX') un profil sensiblement trapézoïdal ou, en variante, bombé. De préférence, la noix 15 présente une longueur (considérée en coupe dans un plan axial contenant

l'axe XX') sensiblement supérieure à l'épaisseur du bras 9. En variante, la noix 15 peut être hémisphérique.

Le profil du bras 9 et celui de la noix 15 sont de préférence choisis pour que l'arête ou la surface radialement extérieure 16 de la noix 15 soit sensiblement  
5 parallèle à l'axe XX'. A cet effet le bras comporte le cas échéant une portion de courbure inverse au voisinage de son extrémité portant la noix 15.

Les noix 15 sont adaptées pour être reçues chacune dans un logement 17 en forme de gouttière à section en U dont l'ouverture est dirigée radialement vers l'axe de la jante 3, qui coïncide avec l'axe XX' du dispositif de couplage 7 et  
10 de l'essieu 2 dans leur position montée sur ce dernier. Les logements 17 sont orientés parallèlement à l'axe de la jante 3 et ils sont ouverts à leur extrémité qui est tournée vers le dispositif de couplage 7 quand la jante 3 est montée sur l'essieu 2. Par contre, les logements 17 sont fermés à leur extrémité opposée.

Il y a autant de logements 17 que de noix 15. Les logements 17 sont  
15 des pièces d'usure rapportées sur une couronne annulaire 18 fixée à la jante 3. La longueur axiale de la couronne 18 est choisie de manière à limiter la courbure des bras 9 dans la mesure compatible avec les contraintes liées à l'encombrement du mécanisme de freinage et du dispositif réducteur 5. Le diamètre de la couronne 18 est adapté pour que les logements 17 soient sensiblement alignés avec les noix  
20 15 et aptes à recevoir celles-ci par un mouvement de translation de la jante 3 lorsque celle-ci est montée dans la position angulaire voulue sur l'essieu 2.

De préférence les dimensions des noix 15 et des logements 17 sont choisies pour qu'il existe un certain jeu lorsque les premières sont reçues dans les seconds. Ce jeu facilite le montage de la roue et le bon travail des bras 9 lorsque  
25 l'essieu 2 est soumis à des déformations lors du roulage de l'avion.

Lors du montage d'une roue sur l'essieu 2, le couplage entre la jante 3 et le pignon 6 est effectué très facilement, sans opération supplémentaire autre que le positionnement angulaire de la jante 3 afin d'assurer l'alignement des logements 17 avec les noix 15. Une fois que la jante 3 se trouve montée sur  
30 l'essieu 2 avec le serrage requis, les noix 15 sont donc logées dans les logements 17.

Les caractéristiques géométriques et mécaniques du dispositif de couplage 7 sont choisies pour que dans cette position montée de la roue les bras 9 se trouvent mis dans un état de précontrainte. Cette précontrainte du bras 9 est

négligeable vis-à-vis de la force avec laquelle la roue doit être serrée. Ainsi, les tables définissant de manière impérative pour chaque type de roue et chaque emplacement d'une roue sur un train d'atterrissage la force de serrage à appliquer n'ont pas à être modifiées.

5                   En fonctionnement, lorsque la jante 3 est entraînée par le moteur 4 via le dispositif réducteur 5 et le dispositif de couplage 7, la roue prend un certain angle de carrossage qui dépend du degré de déformation de l'essieu 2. Cet angle de carrossage peut être accentué par la déformation de la roue elle-même.

10                   La précontrainte et l'élasticité des bras 9 ainsi que la forme allongée des noix 15 et des logements 17 permettent d'assurer que malgré cet angle de carrossage les extrémités de certains des bras 9 n'échappent pas hors des logements 17 et que l'intégralité de la liaison mécanique entre le pignon de sortie 6 et la jante 3 est maintenue en permanence.

15                   Les déformations que subissent en fonctionnement les bras 9 ne compromettent pas la transmission du couple entre le pignon 6 et la jante 3. En effet, dans un plan diamétral les bras 9 sont très peu déformables et présentent par conséquent une très grande rigidité.

20                   Compte-tenu des dimensions des différentes pièces mécaniques en cause et de leurs tolérances de fabrication, il ne serait pas possible d'un point de vue purement géométrique, en l'absence de transmission de couple, que toutes les noix 15 soient en appui dans leur logement 17: une seule des noix 15 peut être en appui dans son logement 17. Cependant, si les bras 9 présentent une très grande rigidité dans un plan diamétral, un système mécanique n'est jamais infiniment rigide et il existe toujours des microdéformations sous l'effet des  
25 contraintes. En fonctionnement, ces microdéformations des bras permettent d'assurer que toutes les noix 15 sont en appui dans leur logement respectif et que par conséquent tous les bras 9 participent à la transmission du couple.

30                   La liaison entre la roue et le dispositif de couplage 7 n'affecte pas les opérations conventionnelles de démontage de celle-ci : après desserrage, la roue est retirée par translation sur l'essieu 2, ce qui provoque la sortie des noix 15 hors des logements 17.

                  Les logements 17 et les noix 15 sont des pièces d'usure amovibles qui peuvent être remplacées.

## REVENDICATIONS

1. Dispositif élastique de couplage entre une roue de train d'atterrissage d'aéronef et un organe coaxial (6) de motorisation de ladite roue, caractérisé en ce qu'il comprend une pluralité de bras (9) solidaires en rotation dudit organe de motorisation (6) du côté d'une première extrémité radialement intérieure et adaptés pour être reliés à ladite roue du côté de leur extrémité opposée radialement extérieure, lesdits bras (9) étant sensiblement rigides dans un plan perpendiculaire à l'axe de rotation de la roue et flexibles dans des directions sensiblement transversales audit plan.

10 2. Dispositif selon la revendication 1, caractérisé en ce que lesdits bras (9) sont solidaires d'un moyeu (8) adapté pour être fixé audit organe rotatif de motorisation (6).

3. Dispositif selon l'une quelconque des revendications 1 et 2, caractérisé en ce que lesdits bras (9) sont adaptés pour être reçus, à leur extrémité radialement extérieure, en appui dans des logements respectifs (17) d'une jante (3) de ladite roue.

4. Dispositif selon la revendication 3, caractérisé en ce que lesdits logements (17) ont sensiblement une forme de gouttière à section en U ouverte à l'une de ses extrémités et en ce que lesdits bras (9) présentent à ladite extrémité radialement extérieure une noix allongée (15) adaptée pour être reçue dans l'un desdits logements (17).

5. Dispositif selon l'une quelconque des revendications 3 et 4, caractérisé en ce que lesdits bras (9) sont dimensionnés pour que, dans la position montée de ladite roue sur ledit train d'atterrissage, ils soient précontraints axialement.

6. Dispositif selon les revendications 4 et 5, caractérisé en ce que la longueur desdits logements (17) est adaptée pour assurer la retenue desdites noix (15) indépendamment de l'angle de carrossage de ladite roue.

7. Dispositif selon l'une quelconque des revendications 3 à 6, caractérisé en ce que lesdits logements sont ménagés dans une couronne (18) solidaire de ladite jante (3).

8. Dispositif selon l'une quelconque des revendications 3 à 7, caractérisé en ce que lesdits logements (17) et lesdites noix (15) sont des pièces d'usure amovibles.

**9.** Dispositif selon l'une quelconque des revendications 1 à 8, caractérisé en ce que lesdits bras (9) sont en forme de lames.

**10.** Dispositif selon la revendication 9, caractérisé en ce que lesdites lames (9) ont une section plus faible du côté de leur extrémité radialement  
5 extérieure que du côté de leur extrémité radialement intérieure.

**11.** Train d'atterrissage d'aéronef comprenant au moins une roue et un dispositif (4, 5) de motorisation de ladite roue comportant ledit organe (6), caractérisé en ce qu'il comprend un dispositif de couplage (7, 17, 18) selon l'une quelconque des revendications 1 à 10.

**12.** Aéronef, caractérisé en ce qu'il comprend au moins un train  
10 d'atterrissage selon la revendication 11.

1/4

Fig. 1

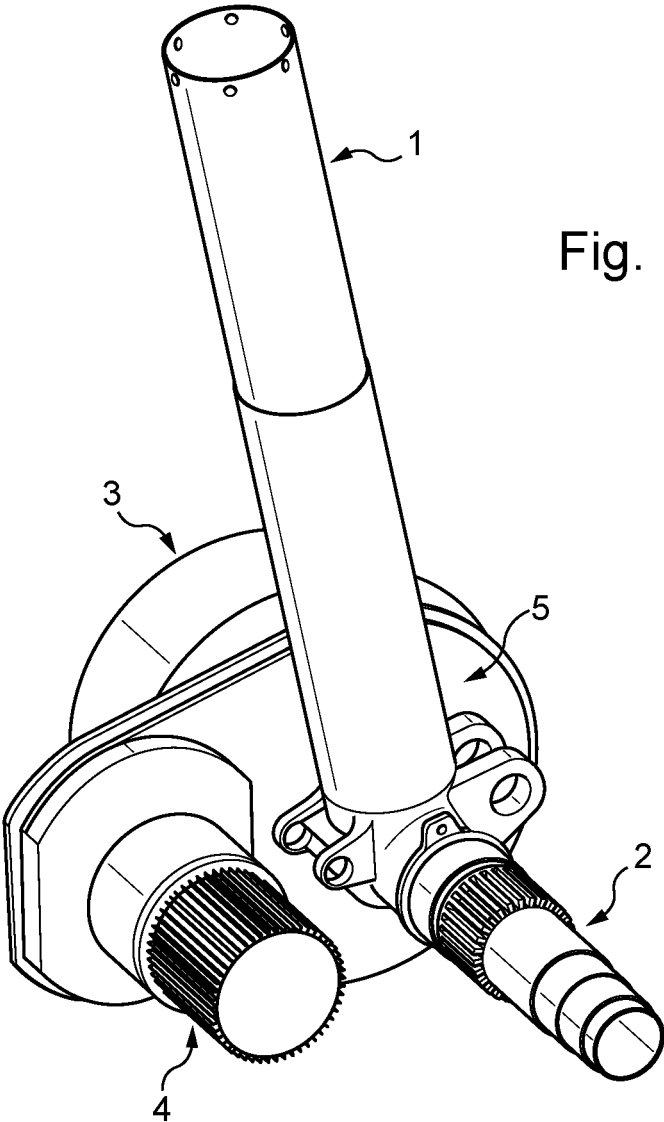


Fig. 2

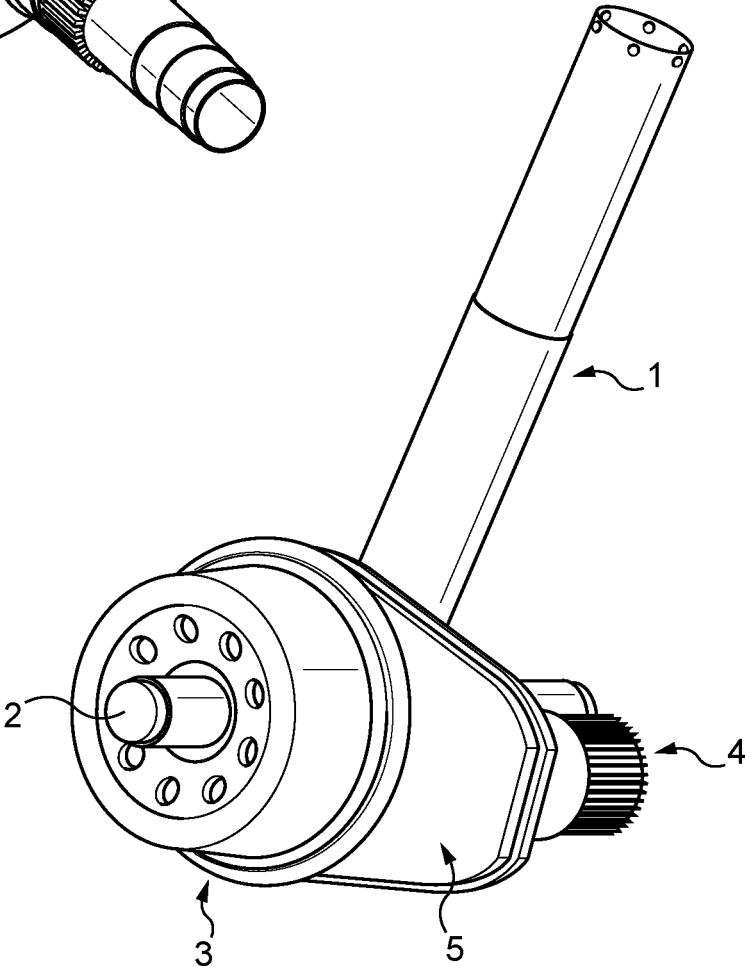
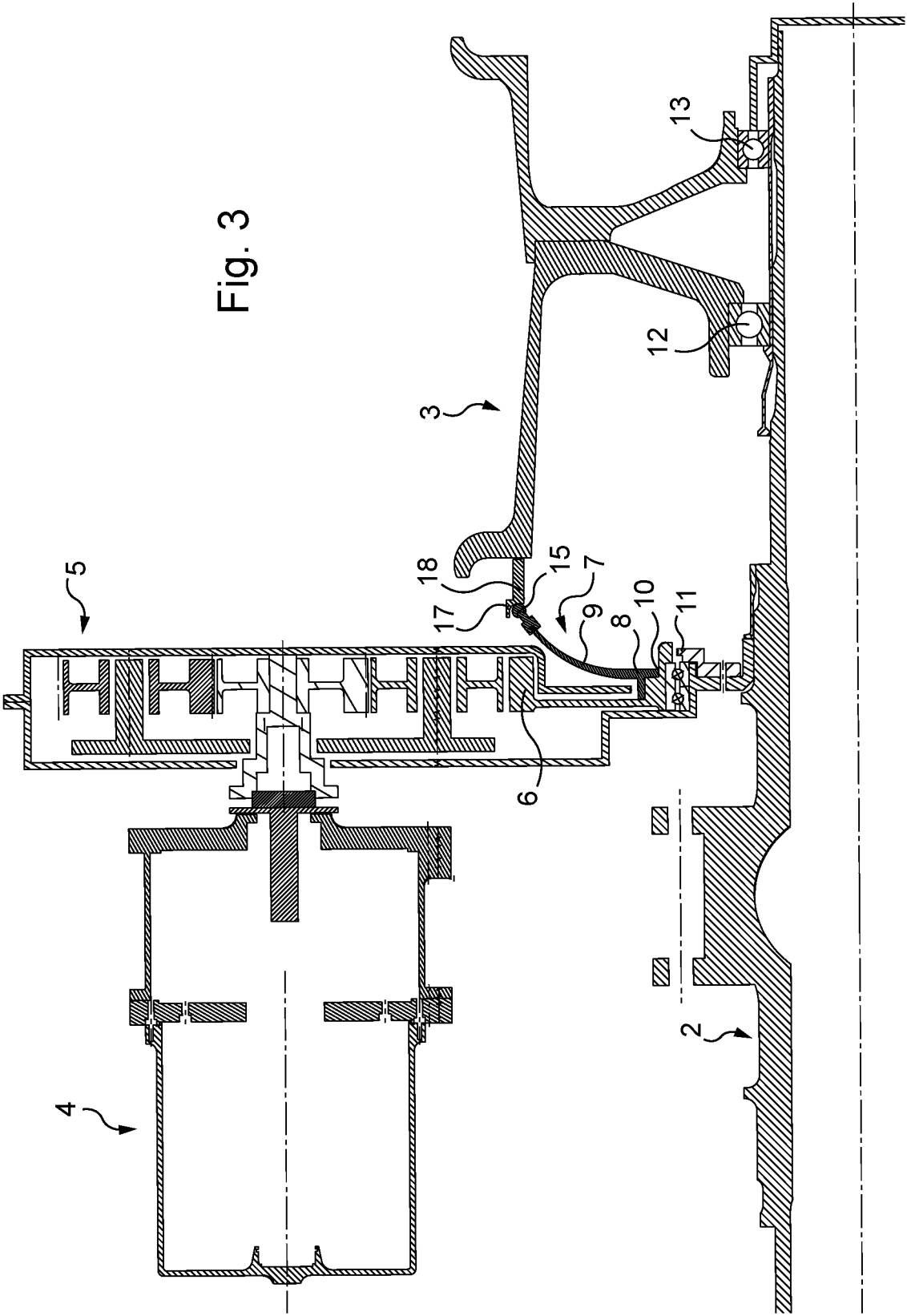
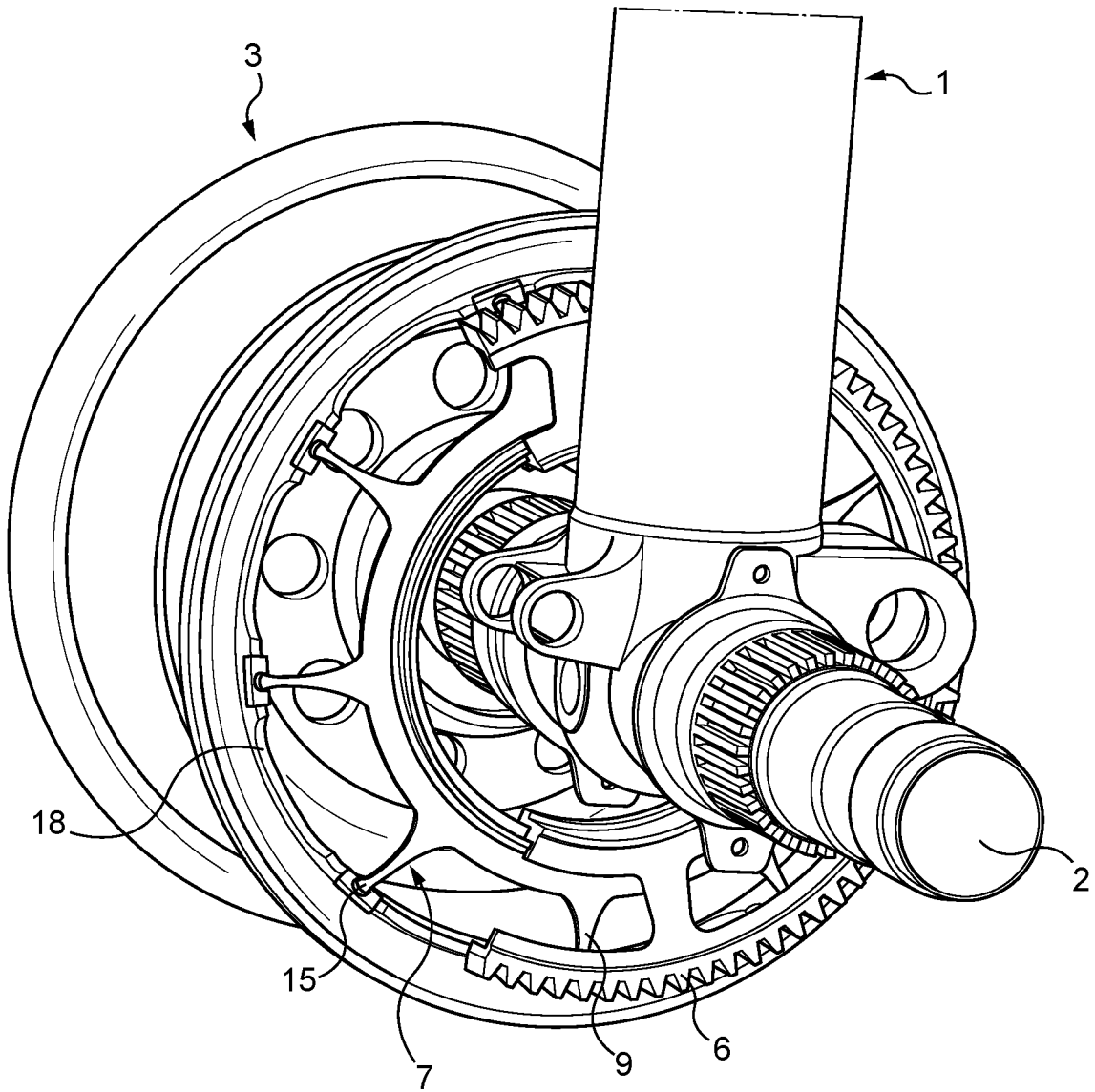


Fig. 3



3/4

Fig. 4



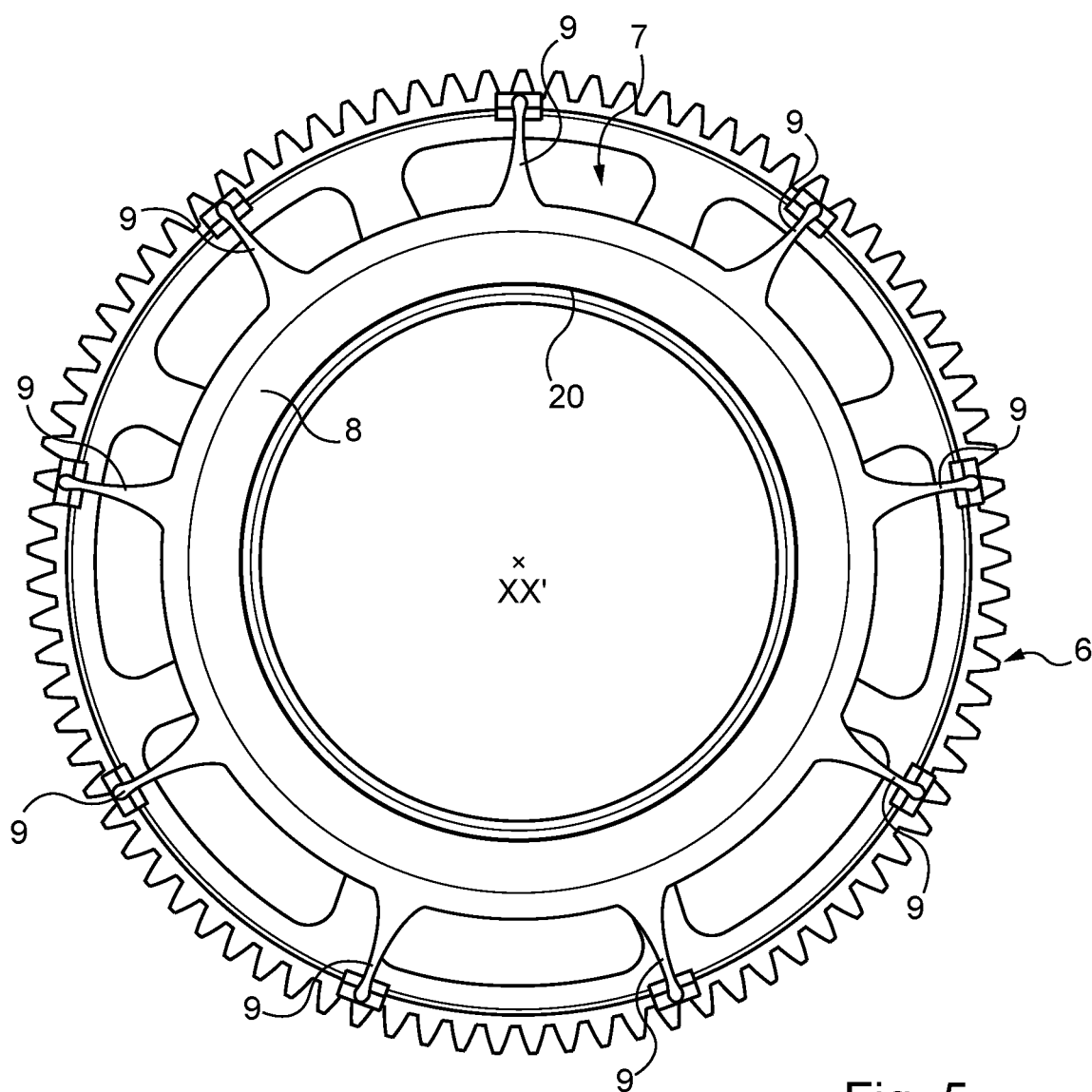


Fig. 5

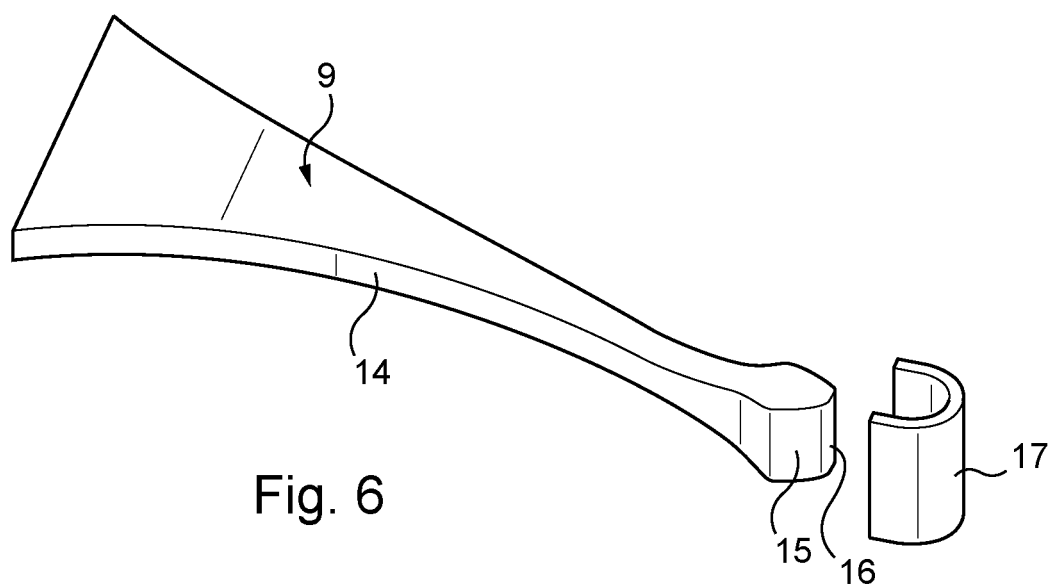


Fig. 6



# **RAPPORT DE RECHERCHE PRÉLIMINAIRE**

établi sur la base des dernières revendications  
déposées avant le commencement de la recherche

N° d'enregistrement  
national

FA 786241  
FR 1357609

| DOCUMENTS CONSIDÉRÉS COMME PERTINENTS                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                   |                                                                                                                                                         | Revendication(s)<br>concernée(s) | Classement attribué<br>à l'invention par l'INPI |
|---------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|---------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|----------------------------------|-------------------------------------------------|
| Catégorie                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                               | Citation du document avec indication, en cas de besoin,<br>des parties pertinentes                                                                      |                                  |                                                 |
| A                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       | FR 2 954 752 A1 (MESSIER BUGATTI [FR])<br>1 juillet 2011 (2011-07-01)<br>* page 8, ligne 1 - ligne 7; figure 7 *<br>-----                               | 1-12                             | B64C25/36                                       |
| A                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       | US 2010/288873 A1 (COX ISAIAH WATAS [US]<br>ET AL) 18 novembre 2010 (2010-11-18)<br>* alinéa [0029] - alinéas [0030], [0036];<br>figures 1,8 *<br>----- | 1                                |                                                 |
| E                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       | WO 2014/023939 A1 (AIRBUS OPERATIONS LTD<br>[GB]) 13 février 2014 (2014-02-13)<br>* page 13, ligne 19 - ligne 27; figure 13<br>*<br>-----               | 1                                |                                                 |
|                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                         |                                                                                                                                                         |                                  | DOMAINES TECHNIQUES<br>RECHERCHÉS (IPC)         |
|                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                         |                                                                                                                                                         |                                  | B64C                                            |
| Date d'achèvement de la recherche                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       |                                                                                                                                                         | Examineur                        |                                                 |
| 17 avril 2014                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                           |                                                                                                                                                         | Hillebrand, Sabine               |                                                 |
| <p><b>CATÉGORIE DES DOCUMENTS CITÉS</b></p> <p>X : particulièrement pertinent à lui seul<br/>Y : particulièrement pertinent en combinaison avec un autre document de la même catégorie<br/>A : arrière-plan technologique<br/>O : divulgation non-écrite<br/>P : document intercalaire</p> <p>T : théorie ou principe à la base de l'invention<br/>E : document de brevet bénéficiant d'une date antérieure à la date de dépôt et qui n'a été publié qu'à cette date de dépôt ou qu'à une date postérieure.<br/>D : cité dans la demande<br/>L : cité pour d'autres raisons<br/>.....<br/>&amp; : membre de la même famille, document correspondant</p> |                                                                                                                                                         |                                  |                                                 |

**ANNEXE AU RAPPORT DE RECHERCHE PRÉLIMINAIRE**  
**RELATIF A LA DEMANDE DE BREVET FRANÇAIS NO. FR 1357609 FA 786241**

La présente annexe indique les membres de la famille de brevets relatifs aux documents brevets cités dans le rapport de recherche préliminaire visé ci-dessus.

Les dits membres sont contenus au fichier informatique de l'Office européen des brevets à la date du **17-04-2014**

Les renseignements fournis sont donnés à titre indicatif et n'engagent pas la responsabilité de l'Office européen des brevets, ni de l'Administration française

| Document brevet cité<br>au rapport de recherche |    | Date de<br>publication | Membre(s) de la<br>famille de brevet(s) |               | Date de<br>publication |
|-------------------------------------------------|----|------------------------|-----------------------------------------|---------------|------------------------|
| FR 2954752                                      | A1 | 01-07-2011             | BR                                      | PI1005590 A2  | 16-04-2013             |
|                                                 |    |                        | CA                                      | 2725739 A1    | 24-06-2011             |
|                                                 |    |                        | CN                                      | 102107732 A   | 29-06-2011             |
|                                                 |    |                        | EP                                      | 2361830 A1    | 31-08-2011             |
|                                                 |    |                        | FR                                      | 2954752 A1    | 01-07-2011             |
|                                                 |    |                        | JP                                      | 5174139 B2    | 03-04-2013             |
|                                                 |    |                        | JP                                      | 2011131878 A  | 07-07-2011             |
|                                                 |    |                        | US                                      | 2011156472 A1 | 30-06-2011             |
| -----                                           |    |                        |                                         |               |                        |
| US 2010288873                                   | A1 | 18-11-2010             | GB                                      | 2455036 A     | 03-06-2009             |
|                                                 |    |                        | US                                      | 2010288873 A1 | 18-11-2010             |
|                                                 |    |                        | WO                                      | 2008027458 A2 | 06-03-2008             |
| -----                                           |    |                        |                                         |               |                        |
| WO 2014023939                                   | A1 | 13-02-2014             | AUCUN                                   |               |                        |
| -----                                           |    |                        |                                         |               |                        |