

(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
16 juillet 2015 (16.07.2015)

WIPO | PCT

(10) Numéro de publication internationale
WO 2015/104474 A1

(51) Classification internationale des brevets :
F02K 3/072 (2006.01) F02C 7/36 (2006.01)

(21) Numéro de la demande internationale :
PCT/FR2014/053553

(22) Date de dépôt international :
24 décembre 2014 (24.12.2014)

(25) Langue de dépôt : français

(26) Langue de publication : français

(30) Données relatives à la priorité :
1450080 7 janvier 2014 (07.01.2014) FR

(71) Déposant : SNECMA [FR/FR]; 2 Boulevard du Général
Martial Valin, F-75015 Paris (FR).

(72) Inventeurs : **CURLIER, Augustin**; c/o Snecma PI (AJI),
Rond-point René Ravaud-Réau, F-77550 Moissy-Cramayel
Cedex (FR). **AUSTRUY, Julien, Michel, Patrick, Chris-
tian**; c/o Snecma PI (AJI), Rond-point René Ravaud-Réau,
F-77550 Moissy-Cramayel Cedex (FR). **BOUDEBIZA,
Tewfik**; c/o Snecma PI (AJI), Rond-point René Ravaud-
Réau, F-77550 Moissy-Cramayel Cedex (FR). **CHARIER,
Gilles, Alain**; c/o Snecma PI (AJI), Rond-point René Ra-
vaud-Réau, F-77550 Moissy-Cramayel Cedex (FR).

(74) Mandataires : **DAVID, Alain** et al.; Cabinet Beau De Lo-
menie, 158 Rue de l'Université, F-75340 Paris Cedex 07
(FR).

(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, BN, 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, IR, IS, JP, KE, KG, KN, KP, KR,
KZ, LA, LC, LK, LR, LS, LU, LY, MA, MD, ME, MG,
MK, MN, MW, MX, MY, MZ, NA, NG, NI, NO, NZ, OM,
PA, PE, PG, PH, PL, PT, QA, RO, RS, RU, RW, SA, 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.

(84) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre
de protection régionale disponible) : ARIPO (BW, GH,
GM, KE, LR, LS, MW, MZ, NA, RW, SD, SL, ST, SZ,
TZ, UG, ZM, ZW), eurasien (AM, AZ, BY, KG, KZ, RU,
TJ, TM), européen (AL, AT, BE, BG, CH, CY, CZ, DE,
DK, EE, ES, FI, FR, GB, GR, HR, HU, IE, IS, IT, LT, LU,
LV, MC, MK, MT, NL, NO, PL, PT, RO, RS, SE, SI, SK,
SM, TR), OAPI (BF, BJ, CF, CG, CI, CM, GA, GN, GQ,
GW, KM, ML, MR, NE, SN, TD, TG).

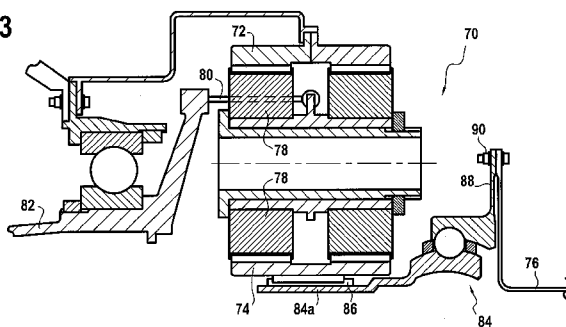
Publiée :

— avec rapport de recherche internationale (Art. 21(3))

(54) Title : EPICYCLIC REDUCTION DEVICE FOR THE ROTATIONAL DRIVE OF BLADE SETS OF A REDUCTION TUR-
BOMACHINE

(54) Titre : DISPOSITIF DE RÉDUCTION ÉPICYCLOÏDAL POUR L'ENTRAÎNEMENT EN ROTATION DES ENSEMBLES
DE PALES D'UNE TURBOMACHINE A RÉDUCTEUR

FIG.3



(57) Abstract : The present invention relates to an epicyclic reduction device (70) for rotating a first set of blades of a turbomachine, comprising a sun gear (74) centred on a longitudinal axis (12) of the turbomachine and connected to a rotor (76) of the turbomachine so as to be rotated; at least one planet gear (78) meshing with the sun gear; a planet gear carrier (80) rotationally bearing the planet gear and connected to a first set of blades (82) to rotate same; and an annulus gear (72) meshing with the planet gear; the sun gear being connected to the rotor by a first ball-type constant velocity joint (84).

(57) Abrégé : La présente invention concerne un dispositif de réduction épicycloïdal (70) pour l'entraînement en rotation d'un premier ensemble de pales d'une turbomachine, comprenant un planétaire (74) centré sur un axe longitudinal (12) de la turbomachine et qui est relié à un rotor (76) de la

[Suite sur la page suivante]



turbomachine pour être entraîné en rotation; au moins un satellite (78) engrenant avec le planétaire; un porte-satellite (80) portant de manière rotative le satellite et relié à un premier ensemble de pales (82) pour l'entraîner en rotation; et une couronne (72) engrenant le satellite; le planétaire étant relié au rotor au travers d'un premier joint de transmission homocinétique à billes (84).

Dispositif de réduction épicycloïdal pour l'entraînement en rotation des ensembles de pales d'une turbomachine à réducteur

5 Arrière-plan de l'invention

La présente invention se rapporte au domaine général des turbomachines à réducteur entraînées en rotation au moyen d'une turbine simple. Elle trouve donc application aussi bien aux turbopropulseurs d'avion à simple ou double hélice comprenant un ensemble de pales ou deux ensembles contrarotatifs de
10 pales non carénées qu'aux turboréacteurs d'avion à simple ou double soufflante comprenant un ensemble de pales ou deux ensembles contrarotatifs de pales carénées. Elle vise plus précisément un dispositif de réduction épicycloïdal utilisé entre l'arbre du rotor de la turbine et le ou les arbres d'entraînement en rotation du ou des ensembles de pales actionnés par cette turbine.

15

De façon connue, un turbopropulseur d'avion à double hélice comprend deux ensembles contrarotatifs de pales non carénées. Dans certaines architectures de turbopropulseur à double hélice, les deux ensembles de pales sont entraînés directement en rotation par une turbine de puissance à deux rotors
20 contrarotatifs. Dans d'autres architectures plus particulièrement concernées par la présente invention, les ensembles de pales sont entraînés par un même et unique rotor de la turbine de puissance. On pourra par exemple se référer au document FR2979121 qui décrit un exemple de réalisation d'une telle architecture.

25

Les hélices contrarotatives d'un tel turbopropulseur peuvent être entraînées en rotation directement ou indirectement par l'intermédiaire d'un dispositif de transmission mécanique formant réducteur et comprenant un train épicycloïdal. Généralement, ce train épicycloïdal comporte un ensemble
30 d'éléments roulants à dentures droites dont un planétaire qui est centré sur l'axe longitudinal du turbopropulseur et qui est relié vers l'amont au rotor de la turbine de puissance pour être entraîné par celle-ci. En aval, ce planétaire transmet en sortie son mouvement de rotation, avec une vitesse et un couple différent, sur la couronne et le porte-satellites, aux deux ensembles de pales du
35 turbopropulseur.

Compte tenu de l'environnement mécanique dans lequel évolue le turbopropulseur, les désalignements entre les axes des arbres reliés aux différents éléments roulants du réducteur épicycloïdal se répercutent directement dans leurs dentures. Ces dentures en servant de point d'appui pour que les arbres
5 désalignés se raccordent coaxialement, soit subissent une usure prématurée extrêmement délétère à la durée de vie du réducteur dans son ensemble soit nécessitent des épaisseurs de matière augmentées de nature à engendrer des contraintes d'intégrations très pénalisantes pour le développement d'un dispositif embarqué dont la masse et l'encombrement doivent nécessairement être
10 minimisés.

Pour réduire de manière importante la concentration de contraintes dans les dentures droites de ce réducteur épicycloïdal, il est connu de créer une différence de raideur en flexion des arbres en entrée et en sortie du réducteur, ce qui a pour
15 effet de réduire l'effort nécessaire pour que les extrémités de ces arbres soient coaxiales. Les désalignements éventuels entre arbres sont ainsi compensés par les souplesses sur les arbres et sont ensuite répercutés au niveau des contacts entre dentures droites des éléments roulants du réducteur épicycloïdal par le coulisement relatif de ceux-ci.

Toutefois, cette solution présente encore de nombreux inconvénients. Outre que la densité de puissance d'un tel réducteur épicycloïdal à dentures droites est assez faible, il est générateur d'un bruit important, la transmission de l'effort étant interrompue par des à-coups qui surviennent lors de la transition d'une dent à l'autre
20 et qui génère un cliquetis métallique. De plus, des chocs mécaniques répétés opérés sur les dentures réduisent leur durée de vie.

Il existe donc un besoin non satisfait pour un réducteur épicycloïdal de turbomachine à réducteur dont la densité de puissance soit notablement
30 augmentée.

Objet et résumé de l'invention

La présente invention a donc pour but principal de pallier de tels inconvénients en
35 proposant d'augmenter la tolérance au désalignement du réducteur

épicycloïdal lorsque la turbomachine subit des déformations en fonctionnement tout en maintenant les degrés de liberté indispensables à ce fonctionnement. Un but de l'invention est aussi d'assurer une transition continue du contact entre les dents lors de la transmission de l'effort afin de supprimer la transmission par à-coup et les phénomènes de choc.

Ces buts sont atteints grâce à un dispositif de réduction épicycloïdal pour l'entraînement en rotation d'au moins un premier ensemble de pales d'une turbomachine, comprenant un planétaire centré sur un axe longitudinal de la turbomachine et apte à être relié à un rotor de la turbomachine pour être entraîné en rotation, au moins un satellite engrenant avec ledit planétaire, un porte-satellites portant de manière rotative ledit au moins un satellite et apte à être relié au dit premier ensemble de pales pour l'entraîner en rotation, et une couronne engrenant ledit au moins un satellite, caractérisé en ce que ledit planétaire est apte à être relié audit rotor de la turbomachine au travers d'un premier joint de transmission homocinétique à billes.

La présence à une extrémité de l'arbre planétaire d'un joint homocinétique permet de donner à l'arbre une grande souplesse mécanique en radial comme en angulaire pour lui permettre d'absorber les déformations subies en fonctionnement par la turbomachine. La tolérance au désalignement et les risques d'usure des différents éléments du réducteur épicycloïdal est ainsi renforcée.

Lorsque la turbomachine (turbopropulseur ou turboréacteur) comporte deux hélices ou soufflantes contrarotatives, ladite couronne est apte à être reliée au dit second ensemble de pales au travers d'un second joint de transmission homocinétique à billes.

Avantageusement, lesdits premier et second joints de transmission homocinétique à billes sont choisis parmi l'un des suivants : joint Rzeppa, joint Weiss, joint à pistes croisées, joint double-offset.

De préférence, ledit premier joint de transmission homocinétique à billes comprend une première extrémité munie d'une bride s'étendant radialement vers

l'extérieur, et une seconde extrémité opposée à ladite première extrémité et munie d'une portion annulaire montée autour dudit planétaire par un système de cannelures. Ladite bride dudit premier joint de transmission homocinétique à billes est apte à être fixée sur un arbre d'entraînement flexible dudit rotor de turbine du turbopropulseur par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées.

Avantageusement, ledit second joint de transmission homocinétique à billes comprend une première extrémité munie d'une bride s'étendant radialement vers l'extérieur, et une seconde extrémité opposée à ladite première extrémité et munie d'une bride s'étendant radialement vers l'intérieur et apte à être fixée à un arbre d'entraînement flexible dudit second ensemble de pales par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées.

Il en résulte une configuration qui augmente encore davantage la faculté d'obtenir une grande souplesse en radial de l'arbre du rotor de turbine de la turbomachine.

Selon une configuration dite inversée, ledit arbre d'entraînement flexible dudit second ensemble de pales est montée à l'intérieur d'un arbre d'entraînement raide dudit premier ensemble de pales apte à être fixé au dit porte-satellites.

De façon à annuler la poussée axiale induite entre les éléments tournants du dispositif de réduction épicycloïdal, ledit planétaire, ledit au moins un satellite et ladite couronne sont dédoublés axialement et comprennent chacun des roues hélicoïdales montées en opposition (dite en double hélice).

Brève description des dessins

D'autres caractéristiques et avantages de la présente invention ressortiront mieux de la description ci-dessous, faite en référence aux dessins annexés qui en illustrent un exemple de réalisation dépourvu de tout caractère limitatif et sur lesquels :

- la figure 1 est une vue schématique en demi-coupe longitudinale d'un turbopropulseur à double hélice muni d'un dispositif de réduction épicycloïdal

conforme à l'invention ;

- la figure 2 est une vue détaillée montrant le dispositif de réduction épicycloïdal selon l'invention ; et

5 - la figure 3 est une vue illustrant un second mode de réalisation d'un dispositif de réduction épicycloïdal selon l'invention appliqué à un turboréacteur à réducteur à simple hélice.

Description détaillée de l'invention

10 La figure 1 représente de façon très schématique un exemple de réalisation d'un turbopropulseur d'avion du type à double hélice (open rotor pusher) auquel le dispositif de réduction épicycloïdal de l'invention peut être intégré. Un tel turbopropulseur est bien connu et ne sera donc pas décrit en détail.

15 Le turbopropulseur 10 comprend notamment un axe longitudinal 12 et une nacelle annulaire 14 disposée coaxialement autour de cet axe longitudinal. Le turbopropulseur 10 comprend outre, d'amont en aval, un compresseur basse-pression 16, un compresseur haute-pression 18, une chambre de combustion 20, une turbine haute-pression 22 et une turbine de pression
20 intermédiaire 24.

En aval de la turbine de pression intermédiaire 24 se trouve un système d'hélices contrarotatives, à savoir un premier ensemble (amont ou avant) 25a et un second ensemble (aval ou arrière) 25b de pales à orientation réglable, entraîné en
25 rotation au moyen d'une turbine basse-pression 26 disposée en aval de la turbine de pression intermédiaire 24. Cette turbine basse-pression comporte notamment un rotor 28 qui entraîne en rotation les deux ensembles 25a, 25b de pales par l'intermédiaire d'un dispositif de réduction épicycloïdal 30.

30 Selon l'invention, ce dispositif de réduction épicycloïdal 30 comporte un planétaire 32 qui a la forme d'une roue dentée extérieurement, centré sur l'axe longitudinal 12 du turbopropulseur et solidaire vers l'amont du rotor 28 de la turbine basse-pression 26. Il comporte également au moins un satellite 34, et de préférence plusieurs (par exemple entre trois et six), chaque satellite ayant la
35 forme d'une roue dentée extérieurement et engrenant avec le planétaire 32.

Chaque satellite 34 présente un axe qui est excentré par rapport à l'axe longitudinal 12 et est porté de manière rotative par un porte-satellites 36 centré sur l'axe longitudinal 12, ce porte-satellites étant solidaire en aval de l'ensemble amont 25a de pales de façon à pouvoir l'entraîner directement en rotation autour de l'axe longitudinal 12. Le dispositif de réduction épicycloïdal 30 comporte aussi une couronne 38 centrée sur l'axe longitudinal 12 et engrenant chaque satellite 34 par ses dentures intérieures, cette couronne étant solidaire en aval de l'ensemble aval 25b de pales de façon à pouvoir l'entraîner directement en rotation autour de l'axe longitudinal 12.

Ce réducteur épicycloïdal est dit inversé car l'arbre d'entraînement 40 de l'hélice aval en sortie de couronne est à l'intérieur de l'arbre d'entraînement 42 de l'hélice amont en sortie de porte-satellites. L'intérêt d'une telle inversion est d'avoir un couple sur l'hélice aval moins important que sur l'hélice amont afin de réduire la taille du moyeu de l'hélice aval et donc son poids. Avec cette configuration, l'hélice amont tourne à l'inverse de la turbine et l'hélice aval dans le même sens que la soufflante. Il est bien entendu possible d'avoir un train de réduction direct, le choix de la configuration, directe ou inverse (qui à son tour influencera le choix des arbres flexibles ou rigides), étant fonction des couples que l'on souhaite disponible pour chaque élément et du ressort de l'homme du métier.

Ainsi, le rotor 28 de la turbine basse-pression entraîne en rotation le planétaire 32 du dispositif de réduction épicycloïdal qui lui-même retransmet ce mouvement de rotation, par l'intermédiaire du porte-satellites 36 (via les satellites 34) et de la couronne 38, à la fois à l'ensemble amont 25a et l'ensemble aval 25b de pales pour les entraîner en rotation de façon contrarotative.

Comme représenté plus en détail sur la figure 2, le planétaire 32 est relié au rotor de façon flexible (souple en flexion) au travers d'un premier joint de transmission à billes 44 et la couronne 38 est reliée à la seconde hélice (le second ensemble aval 25b de pales) également de façon flexible au travers d'un second joint de transmission à billes 46, le porte-satellites 36 étant quant à lui relié de façon raide à la première hélice (le premier ensemble amont 25a de pales).

Plus précisément, ce premier joint de transmission à billes 44 comporte à une

première extrémité, opposée à une seconde extrémité constituée d'une portion annulaire 44a montée par un système de cannelures 48 sur le planétaire 32, une bride 50 s'étendant radialement vers l'extérieur et qui est fixée sur un flasque radial d'un arbre d'entraînement flexible 28a solidaire du rotor 28 de la turbine basse-pression par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées 52. Quant au second joint de transmission à billes 46, sa première extrémité est fixée à la couronne 38 par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées 54 et sa seconde extrémité est fixée, également par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées 56, à l'arbre d'entraînement flexible 40 solidaire du second ensemble de pales 25b. Pareillement, une pluralité de liaisons boulonnées 58 assure la fixation entre le porte-satellites 36 et l'arbre d'entraînement raide 42 solidaire du premier ensemble de pales 25a.

Ainsi, en couplant le planétaire et la couronne avec leur arbre respectif grâce à des joints de transmission homocinétique à billes permettant de limiter la concentration de contraintes dans les dentures des éléments roulants en cas de désalignement angulaire ou radial, on supprime la nécessité du degré de liberté axial au niveau des dentures (décalage axial) indispensable dans les trains épicycloïdaux à dentures droites de l'art antérieur. On notera aussi les souplesses apportées par les arbres flexibles et les deux joints de transmission à billes.

Par l'emploi de ces joints homocinétiques, on peut supprimer un degré de liberté en translation et donc recourir à des dentures hélicoïdales au lieu de dentures droites et, du fait de la continuité dans la transmission de l'effort, on augmente la densité de puissance du dispositif de réduction épicycloïdal. En pratique, le train épicycloïdal est double, avec des roues hélicoïdales montées en opposé (double hélice). De cette façon, le débattement axial entre les éléments roulants du réducteur est nul.

Les joints de transmission homocinétiques à billes sont de préférence des joints Rzeppa qui seront assemblés aux éléments roulants (planétaire ou couronne) en fonction des disponibilités que permet l'intégration dans la turbomachine. Les éléments du joint de transmission à billes (noix 44a, 46a ; bol 44b, 46b ; cage 44c, 46c et billes 44d, 46d) peuvent être intégrés directement aux éléments roulants et aux arbres ou montés séparément à l'aide des cannelures 48 pour le planétaire 32

ou de la bride boulonnée 54 pour la couronne 38 comme illustré à la figure 2.

Pour des applications de faible puissance non illustrées, on pourrait aussi envisager de verrouiller les éléments du joint de transmission via un circlip et de
5 réaliser l'entraînement par une simple rainure, le maintien en contact entre pistes et éléments roulants pouvant alors être assuré par un simple ressort.

Il convient de noter que de tels joints de transmission homocinétique à billes sont sensibles aux mouvements axiaux relatifs de ces différents composants. En effet,
10 un mouvement axial de la noix par rapport au bol peut avoir pour effet la perte de contact entre les billes du joint et leurs portées. Il est donc nécessaire de connaître les écarts axiaux possibles entre arbres en fonctionnement et de pré-contraindre le joint afin de conserver le contact pistes/billes dans tous les cas de chargements rencontrés. On notera que les billes qui sont maintenues dans un
15 même plan grâce à une cage, nécessaire pour éviter que les billes ne s'échappent lors d'un écartement relatif axial des deux éléments accouplés par le joint, ne peuvent pas s'enfoncer dans les pistes, de sorte qu'une compression du joint de transmission ne pose pas de problème particulier.

20 On apportera une attention plus particulière au positionnement radial des deux joints de transmission 44, 46 par rapport aux paliers 60, 62 portant les arbres d'entraînement des deux hélices. En effet, si l'on raisonne en termes de désalignement purement angulaire entre l'arbre d'entraînement raide 42 (relié au porte-satellites) et un des arbres d'entraînement flexibles 28a, 40 (relié au
25 planétaire et à la couronne), on constate que si le centre des portées des joints de transmission coïncide avec le centre de rotation de l'arbre désaligné, alors la rotation est libre et aucune contrainte de flexion n'est induite dans les arbres et dans les dentures des éléments roulants. La position de ce centre étant inconnue et variant en fonction des charges appliquées sur le moteur, il est envisageable
30 d'approximer une position «moyenne» de manière à maximiser l'action des joints de transmission et à réduire les contraintes dans les arbres d'entraînement et dans les dentures, tout en faisant travailler les souplesses en flexion des arbres d'entraînement flexibles de la couronne et du planétaire. Ces souplesses permettent en effet de reprendre un éventuel désalignement radial entre deux de
35 ses arbres d'entraînement dont il doit forcément répercuter une partie des

contraintes liées à la flexion de ces arbres dans les dentures. En effet, il apparaît que lors du désalignement angulaire ou radial de l'arbre de turbine par rapport à l'arbre raide d'entraînement de la première hélice, la configuration géométrique du joint de transmission solidaire du planétaire va avoir une influence sur la répartition des contraintes.

Il est intéressant de remarquer qu'en cas de désalignement radial entre l'arbre raide d'entraînement de la première hélice et l'un des arbres flexibles, le dispositif va tendre à se ramener dans une configuration où les deux arbres sont seulement désalignés angulairement, les seules contraintes nécessaires dans les dentures étant celles nécessaires à la flexion de l'arbre souple pour se ramener à cette configuration. Il est donc particulièrement intéressant de faire en sorte que les arbres flexibles soient les plus souples possibles.

Si la description qui précède a été faite en regard de joints Rzeppa, il est bien entendu possible de recourir à d'autre type de joint de transmission homocinétique à billes, comme un joint Weiss, un joint double-offset (double offset plunging joint), ou encore un joint à pistes croisées (plunging joint).

Les joints double-offset et à pistes croisées sont particulièrement intéressants car ils possèdent des pistes droites conférant un degré de liberté supplémentaire (axial) et suppriment dès lors la nécessité d'ajouter une précontrainte qui pourrait autoriser une partie des efforts de poussée à transiter par le train épicycloïdal au lieu d'être communiquée à la structure via les paliers des arbres d'entraînement, comme mentionné précédemment. En comparaison, le débattement angulaire admissible est moins important que pour un joint Rzeppa mais peut atteindre une vingtaine de degrés, ce qui en général est largement suffisant.

Plus particulièrement, pour le joint à pistes croisées dit VL, les pistes générées par des courbes sécantes sont des droites disposées comme les arêtes d'un hyperboloïde à une nappe, inclinée alternativement à droite et à gauche, au nombre de six couples. Elles sont réalisées sous forme de gorges, extérieures dans la noix et intérieures dans le bol, mises en correspondance par des billes. Du fait de la géométrie croisée des pistes, il est indispensable que la cage, qui maintient les billes entre elle, offre une liberté ortho-radiale afin de permettre à

ces billes de suivre les pistes en cas de mouvement axial relatif des deux éléments accouplés.

Ainsi, l'invention permet de réduire le niveau de contrainte dans les dentures en introduisant une architecture absorbant complètement les désalignements axiaux entre arbres d'entraînement et donc entre éléments constitutifs du dispositif de réduction épicycloïdal sans générer les contraintes des systèmes de l'art antérieur.

Bien entendu, si le dispositif de réduction épicycloïdal selon l'invention a été décrit en référence au turbopropulseur de la figure 1, il convient de noter que cette même architecture est parfaitement applicable à un turboréacteur d'avion du type à double soufflante (les pales en aval étant maintenant disposées en amont). En effet, dans cette application, le planétaire 32 centré sur l'axe longitudinal 12 du turboréacteur est alors solidaire vers l'aval du rotor 28 de la turbine basse-pression 26. Les satellites 34 engrenant avec le planétaire 32 présente chacun un axe qui excentré par rapport à l'axe longitudinal 12 et sont portés de manière rotative par un porte-satellites 36 centré sur cet axe longitudinal, le porte-satellites étant solidaire en amont du premier ensemble 25a de pales de la soufflante de façon à pouvoir l'entraîner directement en rotation autour de l'axe longitudinal 12. Enfin, la couronne 38 centrée sur l'axe longitudinal 12 et engrenant chaque satellite 34 est solidaire en amont du second ensemble 25b de pales de façon à pouvoir entraîner la soufflante directement en rotation autour de l'axe longitudinal 12.

De même, si l'invention a été appliquée dans les deux modes de réalisation précédents à un réducteur agissant de façon différentielle sur deux ensembles de pales contrarotatifs, il est clair que l'on peut tout aussi bien l'appliquer, comme illustrée à la figure 3, à un réducteur agissant sur une hélice ou soufflante unique et dans lequel un des éléments du réducteur est bloqué (la problématique des contraintes dans les dentures étant la même).

En effet, dans une telle turbomachine à réducteur (turbopropulseur à hélice ou turboréacteur à soufflante), le réducteur 70 est intercalé entre le compresseur basse pression qui peut être entraîné à vitesse importante et la soufflante qui au

contraire peut être entraînée à vitesse réduite. Ce réducteur 70 comporte classiquement une couronne 72 fixe, un planétaire 74 entraîné par l'arbre basse pression 76 du rotor du compresseur basse pression et des satellites 78 entraînant, via leur porte-satellites 80, l'arbre de soufflante 82 de la soufflante.

5

Contrairement au mode de réalisation précédent, le train épicycloïdal utilisé est un train classique et non différentiel avec une entrée, l'arbre basse pression 76, et une sortie, l'arbre de soufflante 82. Selon l'invention, l'arbre de soufflante étant raide, la souplesse est obtenue au niveau de l'arbre basse pression qui est relié au planétaire par un joint de transmission homocinétique à billes 84.

10

Plus précisément, ce joint de transmission homocinétique à billes 84 comporte à une extrémité amont, opposée à une extrémité aval constituée d'une portion annulaire 84a montée par un système de cannelures 86 sur le planétaire 74, une bride 88 s'étendant radialement vers l'extérieur et qui est fixée sur un flasque radial de l'arbre basse-pression 76 par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées 90.

15

Lorsque le réducteur est à paliers lisses, le joint de transmission homocinétique à billes est avantageusement un joint Rzeppa ou Weiss pour ne pas présenter de degré de liberté axial. L'assemblage ainsi obtenu est alors isostatique.

20

Par contre, si le réducteur comporte des paliers tonneaux, le joint de transmission homocinétique à billes est avantageusement un joint double-offset ou à pistes croisées, une liaison cannelée coulissante entre la couronne et le carter (non représentée) devant alors être prévue pour supprimer le degré de liberté supplémentaire conféré par le joint.

25

REVENDEICATIONS

1. Dispositif de réduction épicycloïdal (30, 70) pour l'entraînement en rotation d'au moins un premier ensemble de pales d'une turbomachine, comprenant :

5 un planétaire (32, 74) centré sur un axe longitudinal (12) de la turbomachine et apte à être relié à un rotor (28, 76) de la turbomachine pour être entraîné en rotation ;

au moins un satellite (34, 78) engrenant avec ledit planétaire ;

un porte-satellites (36, 80) portant de manière rotative ledit au moins un satellite et apte à être relié au dit au moins un premier ensemble de pales (25a, 82) pour l'entraîner en rotation ; et

10 une couronne (38, 72) engrenant ledit au moins un satellite; caractérisé en ce que ledit planétaire est apte à être relié audit rotor de la turbomachine au travers d'un premier joint de transmission homocinétique à billes (44, 84).

2. Dispositif selon la revendication 1, dans lequel ledit premier joint de transmission homocinétique à billes est choisi parmi l'un des suivants : joint Rzeppa, joint Weiss, joint à pistes croisées, joint double-offset.

20

3. Dispositif selon la revendication 1, dans lequel ledit premier joint de transmission homocinétique à billes comprend une première extrémité munie d'une bride (50, 88) s'étendant radialement vers l'extérieur, et une seconde extrémité opposée à ladite première extrémité et munie d'une portion annulaire (44a, 84a) montée autour dudit planétaire par un système de cannelures (48, 86).

25

4. Dispositif selon la revendication 3, dans lequel ladite bride dudit premier joint de transmission homocinétique à billes est apte à être fixée sur un arbre d'entraînement flexible (28a, 76) dudit rotor de la turbomachine par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées (52, 90).

30

5. Dispositif selon la revendication 1, dans lequel ladite couronne est apte à être reliée à un second ensemble de pales (25b) au travers d'un second

joint de transmission homocinétique à billes (46).

6. Dispositif selon la revendication 5, dans lequel lesdits premier ou second ensembles de pales appartiennent à une simple ou double hélice d'un turbopropulseur ou à une simple ou double soufflante d'un turboréacteur.

5 7. Dispositif selon la revendication 5, dans lequel ledit second joint de transmission homocinétique à billes est choisi parmi l'un des suivants : joint Rzeppa, joint Weiss, joint à pistes croisées, joint double-offset.

10 8. Dispositif selon la revendication 5 ou la revendication 6, dans lequel ledit second joint de transmission homocinétique à billes comprend une première extrémité munie d'une bride s'étendant radialement vers l'extérieur et une seconde extrémité opposée à ladite première extrémité et munie d'une bride s'étendant radialement vers l'intérieur et apte à être fixée à un arbre d'entraînement flexible (40) dudit second ensemble de pales par l'intermédiaire d'une pluralité de liaisons boulonnées (56).

15 9. Dispositif selon la revendication 8, dans lequel ledit arbre d'entraînement flexible dudit second ensemble de pales est monté à l'intérieur d'un arbre d'entraînement raide (42) dudit premier ensemble de pales apte à être fixé au dit porte-satellites.

20 10. Dispositif selon l'une quelconque des revendications 1 à 9, dans lequel ledit planétaire, ledit au moins un satellite et ladite couronne sont chacun dédoublés axialement et comprennent des roues hélicoïdales montées en opposition (dite en double hélice) de façon à annuler la poussée axiale induite.

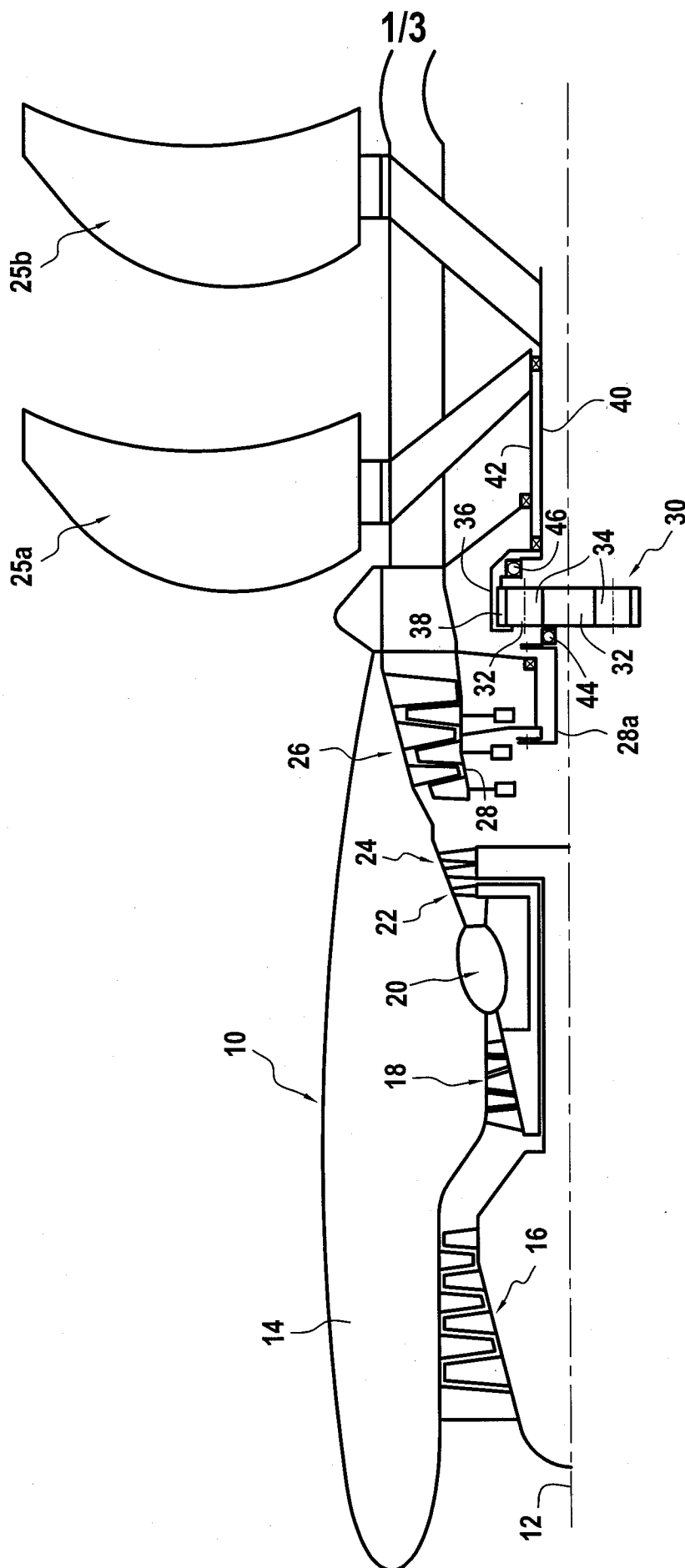


FIG.1

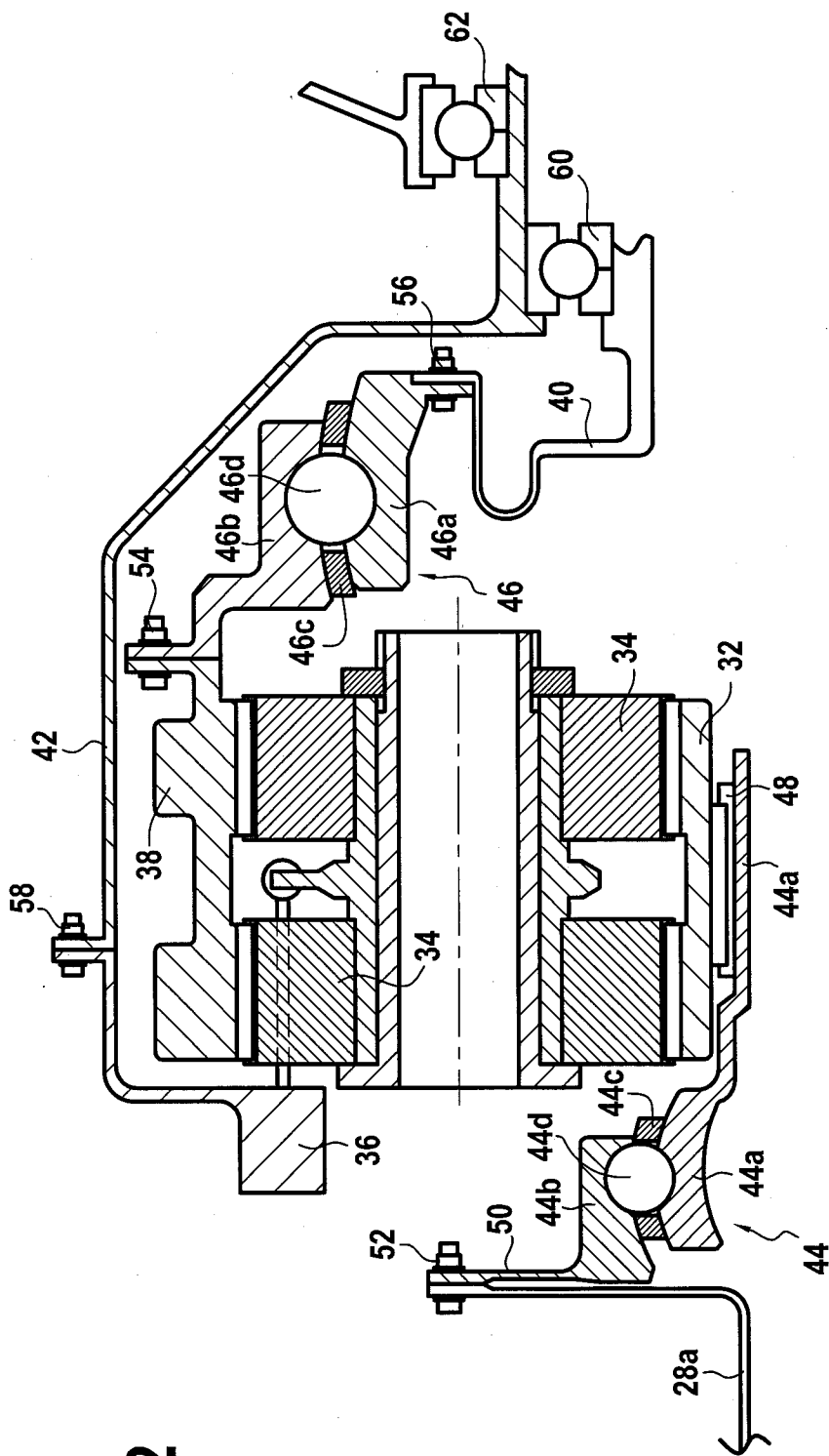


FIG.2

12

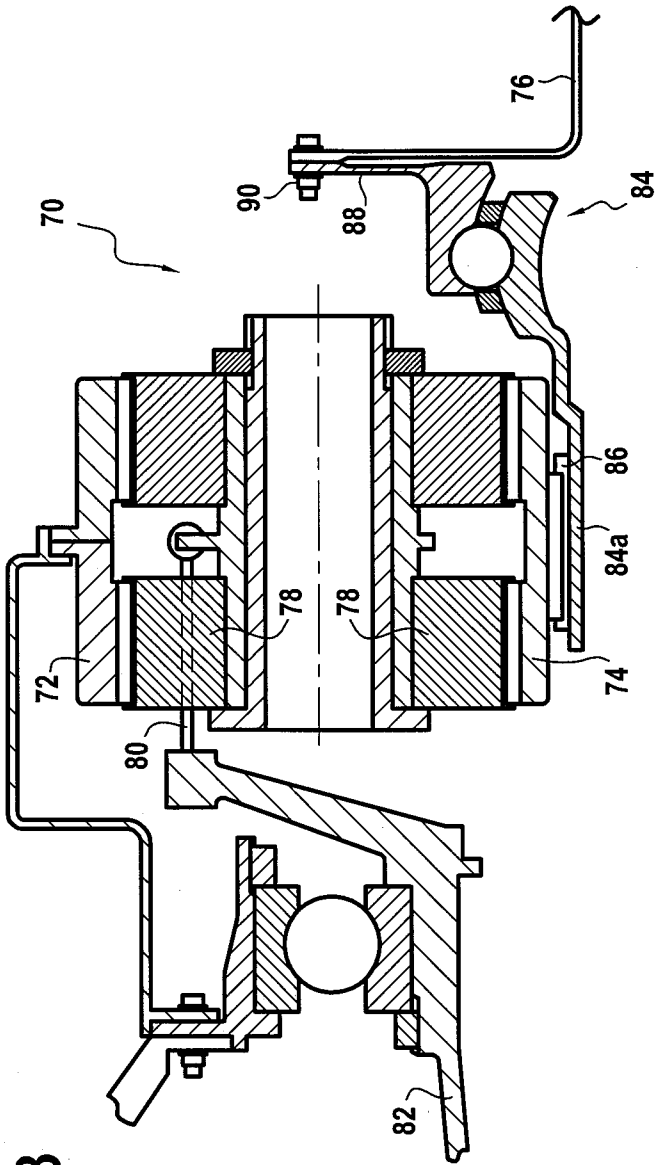


FIG.3

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

International application No
PCT/FR2014/053553

A. CLASSIFICATION OF SUBJECT MATTER
INV. F02K3/072 F02C7/36
ADD.

According to International Patent Classification (IPC) or to both national classification and IPC

B. FIELDS SEARCHED

Minimum documentation searched (classification system followed by classification symbols)
F02K F02C F16H F01D

Documentation searched other than minimum documentation to the extent that such documents are included in the fields searched

Electronic data base consulted during the international search (name of data base and, where practicable, search terms used)

EPO-Internal, WPI Data

C. DOCUMENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT

Category*	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant passages	Relevant to claim No.
A	US 2012/099988 A1 (CHARIER GILLES ALAIN [FR] ET AL) 26 April 2012 (2012-04-26) figures 2-4 paragraphs [0015], [0016] -----	1-10
A	EP 1 857 713 A1 (HANSEN TRANSMISSIONS INT [BE]) 21 November 2007 (2007-11-21) figure 4 paragraphs [0052] - [0056] -----	1-10
A	FR 2 979 121 A1 (SNECMA [FR]) 22 February 2013 (2013-02-22) cited in the application abstract; figure 3 ----- -/-	1-10

☒ Further documents are listed in the continuation of Box C.

☒ See patent family annex.

* Special categories of cited documents :

"A" document defining the general state of the art which is not considered to be of particular relevance

"E" earlier application or patent but published on or after the international filing date

"L" document which may throw doubts on priority claim(s) or which is cited to establish the publication date of another citation or other special reason (as specified)

"O" document referring to an oral disclosure, use, exhibition or other means

"P" document published prior to the international filing date but later than the priority date claimed

"T" later document published after the international filing date or priority date and not in conflict with the application but cited to understand the principle or theory underlying the invention

"X" document of particular relevance; the claimed invention cannot be considered novel or cannot be considered to involve an inventive step when the document is taken alone

"Y" document of particular relevance; the claimed invention cannot be considered to involve an inventive step when the document is combined with one or more other such documents, such combination being obvious to a person skilled in the art

"&" document member of the same patent family

Date of the actual completion of the international search

20 April 2015

Date of mailing of the international search report

24/04/2015

Name and mailing address of the ISA/

European Patent Office, P.B. 5818 Patentlaan 2
NL - 2280 HV Rijswijk
Tel. (+31-70) 340-2040,
Fax: (+31-70) 340-3016

Authorized officer

Herbiet, J

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

International application No

PCT/FR2014/053553

C(Continuation). DOCUMENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT		
Category*	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant passages	Relevant to claim No.
A	<p>GB 817 490 A (W H ALLEN SONS & COMPANY LTD; ALEXANDER CALDWELL HUTCHINSON) 29 July 1959 (1959-07-29) figure 1 page 2, line 23 - page 2, line 30 page 2, line 100 - page 2, line 111 -----</p>	1-10

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

Information on patent family members

International application No

PCT/FR2014/053553

Patent document cited in search report	Publication date	Patent family member(s)	Publication date
US 2012099988	A1	26-04-2012	CA 2754175 A1 16-09-2010
			CN 102341588 A 01-02-2012
			EP 2406484 A1 18-01-2012
			FR 2943035 A1 17-09-2010
			JP 5619786 B2 05-11-2014
			JP 2012520410 A 06-09-2012
			RU 2011141090 A 20-04-2013
			US 2012099988 A1 26-04-2012
			WO 2010102995 A1 16-09-2010
EP 1857713	A1	21-11-2007	AU 2007201944 A1 29-11-2007
			BE 1017140 A3 04-03-2008
			CA 2586190 A1 15-11-2007
			CN 101074726 A 21-11-2007
			DE 07075313 T1 21-05-2008
			EP 1857713 A1 21-11-2007
			ES 2296573 T1 01-05-2008
			JP 2007309515 A 29-11-2007
			US 2007286539 A1 13-12-2007
FR 2979121	A1	22-02-2013	FR 2979121 A1 22-02-2013
			GB 2493834 A 20-02-2013
			US 2013045102 A1 21-02-2013
GB 817490	A	29-07-1959	NONE

RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Demande internationale n°

PCT/FR2014/053553

A. CLASSEMENT DE L'OBJET DE LA DEMANDE
INV. F02K3/072 F02C7/36
ADD.

Selon la classification internationale des brevets (CIB) ou à la fois selon la classification nationale et la CIB

B. DOMAINES SUR LESQUELS LA RECHERCHE A PORTE

Documentation minimale consultée (système de classification suivi des symboles de classement)
F02K F02C F16H F01D

Documentation consultée autre que la documentation minimale dans la mesure où ces documents relèvent des domaines sur lesquels a porté la recherche

Base de données électronique consultée au cours de la recherche internationale (nom de la base de données, et si cela est réalisable, termes de recherche utilisés)

EPO-Internal, WPI Data

C. DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS

Catégorie*	Identification des documents cités, avec, le cas échéant, l'indication des passages pertinents	no. des revendications visées
A	US 2012/099988 A1 (CHARIER GILLES ALAIN [FR] ET AL) 26 avril 2012 (2012-04-26) figures 2-4 alinéas [0015], [0016] -----	1-10
A	EP 1 857 713 A1 (HANSEN TRANSMISSIONS INT [BE]) 21 novembre 2007 (2007-11-21) figure 4 alinéas [0052] - [0056] -----	1-10
A	FR 2 979 121 A1 (SNECMA [FR]) 22 février 2013 (2013-02-22) cité dans la demande abrégé; figure 3 ----- -/-	1-10



Voir la suite du cadre C pour la fin de la liste des documents



Les documents de familles de brevets sont indiqués en annexe

* Catégories spéciales de documents cités:

"A" document définissant l'état général de la technique, non considéré comme particulièrement pertinent

"E" document antérieur, mais publié à la date de dépôt international ou après cette date

"L" document pouvant jeter un doute sur une revendication de priorité ou cité pour déterminer la date de publication d'une autre citation ou pour une raison spéciale (telle qu'indiquée)

"O" document se référant à une divulgation orale, à un usage, à une exposition ou tous autres moyens

"P" document publié avant la date de dépôt international, mais postérieurement à la date de priorité revendiquée

"T" document ultérieur publié après la date de dépôt international ou la date de priorité et n'appartenant pas à l'état de la technique pertinent, mais cité pour comprendre le principe ou la théorie constituant la base de l'invention

"X" document particulièrement pertinent; l'invention revendiquée ne peut être considérée comme nouvelle ou comme impliquant une activité inventive par rapport au document considéré isolément

"Y" document particulièrement pertinent; l'invention revendiquée ne peut être considérée comme impliquant une activité inventive lorsque le document est associé à un ou plusieurs autres documents de même nature, cette combinaison étant évidente pour une personne du métier

"&" document qui fait partie de la même famille de brevets

Date à laquelle la recherche internationale a été effectivement achevée

20 avril 2015

Date d'expédition du présent rapport de recherche internationale

24/04/2015

Nom et adresse postale de l'administration chargée de la recherche internationale

Office Européen des Brevets, P.B. 5818 Patentlaan 2
NL - 2280 HV Rijswijk
Tel. (+31-70) 340-2040,
Fax: (+31-70) 340-3016

Fonctionnaire autorisé

Herbiet, J

RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Demande internationale n°

PCT/FR2014/053553

C(suite). DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS

Catégorie*	Identification des documents cités, avec, le cas échéant, l'indication des passages pertinents	no. des revendications visées
A	<p>GB 817 490 A (W H ALLEN SONS & COMPANY LTD; ALEXANDER CALDWELL HUTCHINSON) 29 juillet 1959 (1959-07-29) figure 1 page 2, ligne 23 - page 2, ligne 30 page 2, ligne 100 - page 2, ligne 111 -----</p>	1-10

RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Renseignements relatifs aux membres de familles de brevets

Demande internationale n°

PCT/FR2014/053553

Document brevet cité au rapport de recherche		Date de publication	Membre(s) de la famille de brevet(s)	Date de publication
US 2012099988	A1	26-04-2012	CA 2754175 A1	16-09-2010
			CN 102341588 A	01-02-2012
			EP 2406484 A1	18-01-2012
			FR 2943035 A1	17-09-2010
			JP 5619786 B2	05-11-2014
			JP 2012520410 A	06-09-2012
			RU 2011141090 A	20-04-2013
			US 2012099988 A1	26-04-2012
			WO 2010102995 A1	16-09-2010

EP 1857713	A1	21-11-2007	AU 2007201944 A1	29-11-2007
			BE 1017140 A3	04-03-2008
			CA 2586190 A1	15-11-2007
			CN 101074726 A	21-11-2007
			DE 07075313 T1	21-05-2008
			EP 1857713 A1	21-11-2007
			ES 2296573 T1	01-05-2008
			JP 2007309515 A	29-11-2007
			US 2007286539 A1	13-12-2007

FR 2979121	A1	22-02-2013	FR 2979121 A1	22-02-2013
			GB 2493834 A	20-02-2013
			US 2013045102 A1	21-02-2013

GB 817490	A	29-07-1959	AUCUN	
