



(86) Date de dépôt PCT/PCT Filing Date: 2011/06/09
(87) Date publication PCT/PCT Publication Date: 2011/12/22
(85) Entrée phase nationale/National Entry: 2012/11/30
(86) N° demande PCT/PCT Application No.: FR 2011/051322
(87) N° publication PCT/PCT Publication No.: 2011/157931
(30) Priorité/Priority: 2010/06/14 (FR1054689)

(51) Cl.Int./Int.Cl. *B64D 27/26* (2006.01)

(71) Demandeur/Applicant:
SNECMA, FR

(72) Inventeurs/Inventors:
BELLABAL, FRANCOIS, FR;
SEIZE, GUILHEM, FR;
VINCENT, THOMAS, FR

(74) Agent: GOUDREAU GAGE DUBUC

(54) Titre : TURBOMOTEUR FIXE A UN PYLONE DU FUSELAGE D'UN AERONEF PAR UNE SUSPENSION A SECURITE INTEGREE

(54) Title: TURBOSHAFT ENGINE ATTACHED TO A PYLON OF THE FUSELAGE OF AN AIRCRAFT BY A FAILSAFE SUSPENSION SYSTEM

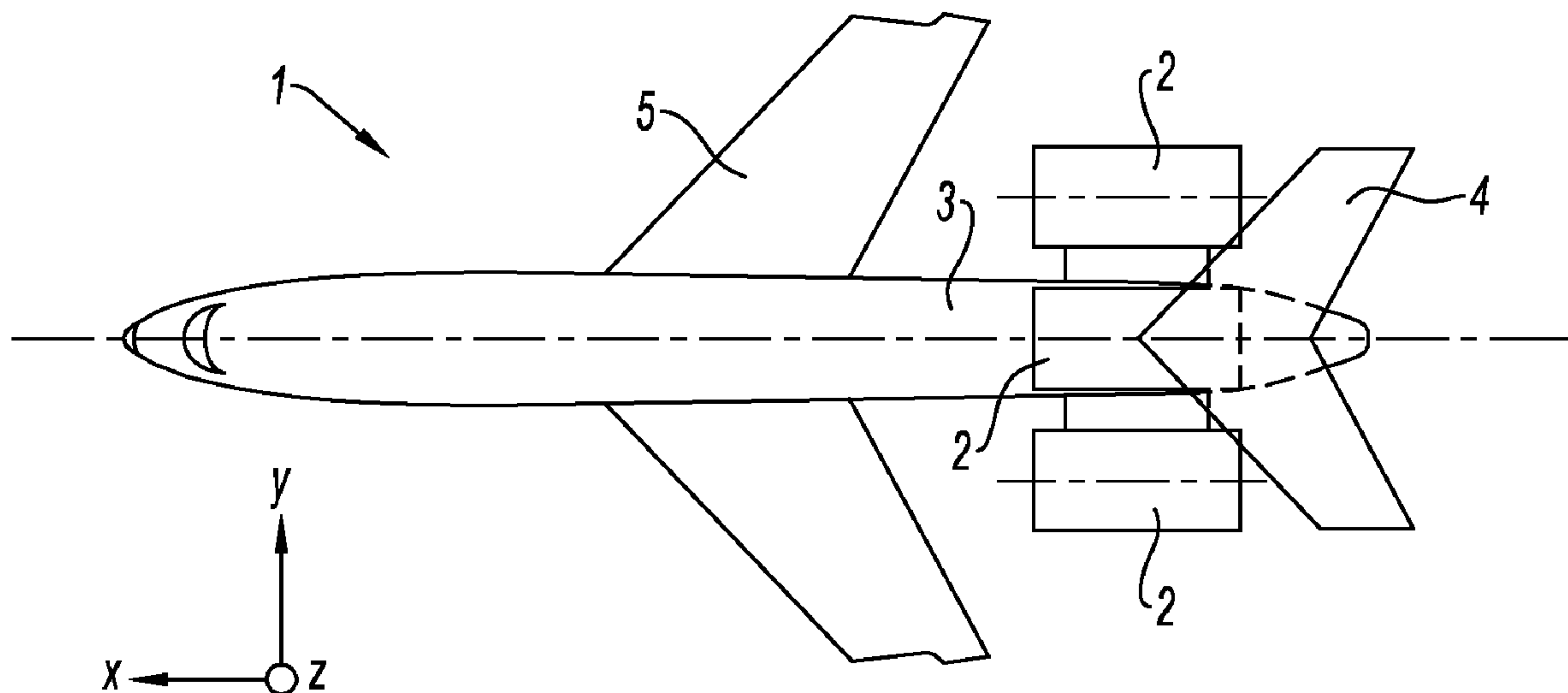
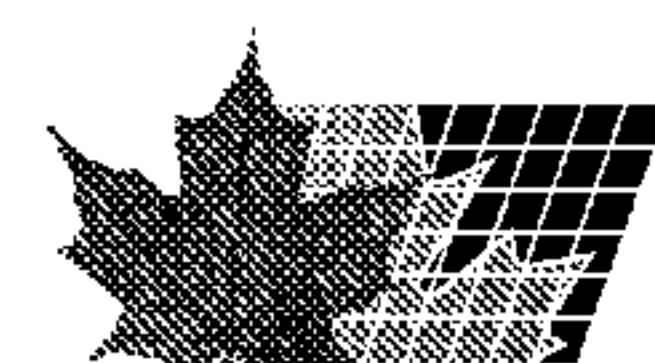


Fig. 1

(57) Abrégé/Abstract:

La suspension comprend un plan de suspension avant situé au niveau d'un carter intermédiaire du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, un plan de suspension arrière situé au niveau du carter d'échappement du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, et



(57) Abrégé(suite)/Abstract(continued):

un plan de suspension intermédiaire à sécurité intégrée, situé entre les plans avant et arrière et comportant au moins une bielle de liaison (10) entre le turbomoteur à carter externe structural et le pylône, montée avec un jeu prédéterminé sur le turbomoteur rendant inopérante la bielle de liaison tant que la suspension du plan arrière fonctionne. Avantageusement, la bielle de liaison (10) du plan de suspension intermédiaire est agencée entre le carter externe et le pylône, et un élément (18) réalisé en un matériau souple est associé à ladite bielle de liaison (10) de manière à introduire, par son caractère élastiquement déformable, ledit jeu prédéterminé.

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

(19) Organisation Mondiale de la Propriété
Intellectuelle
Bureau international



(10) Numéro de publication internationale
WO 2011/157931 A1

(43) Date de la publication internationale
22 décembre 2011 (22.12.2011)

(51) Classification internationale des brevets :
B64D 27/26 (2006.01)

(21) Numéro de la demande internationale :
PCT/FR2011/051322

(22) Date de dépôt international :
9 juin 2011 (09.06.2011)

(25) Langue de dépôt : français

(26) Langue de publication : français

(30) Données relatives à la priorité :
1054689 14 juin 2010 (14.06.2010) FR

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

(72) Inventeurs; et

(75) Inventeurs/Déposants (pour US seulement) :
BELLABAL, François [FR/FR]; 14 Boulevard du
Général Leclerc, F-77300 Fontainebleau (FR). **SEIZE,**
Guilhem [FR/FR]; 1, rue Saint Nicolas Bât B, F-91100
Corbeil-essonne (FR). **VINCENT, Thomas** [FR/FR];
38, rue Henri Poincaré Bât B, F-91120 Palaiseau (FR).

(74) Mandataires : **DAVID, Daniel** et al.; Bloch & Bonnetat,
23bis, rue de Turin, F-75008 Paris (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, 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.

(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,
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, ML, MR, NE, SN, TD, TG).

[Suite sur la page suivante]

(54) Title : TURBOSHAFT ENGINE ATTACHED TO A PYLON OF THE FUSELAGE OF AN AIRCRAFT BY A FAILSAFE SUSPENSION SYSTEM

(54) Titre : TURBOMOTEUR FIXÉ A UN PYLÔNE DU FUSELAGE D'UN AÉRONEF PAR UNE SUSPENSION A SECURITE INTEGREE

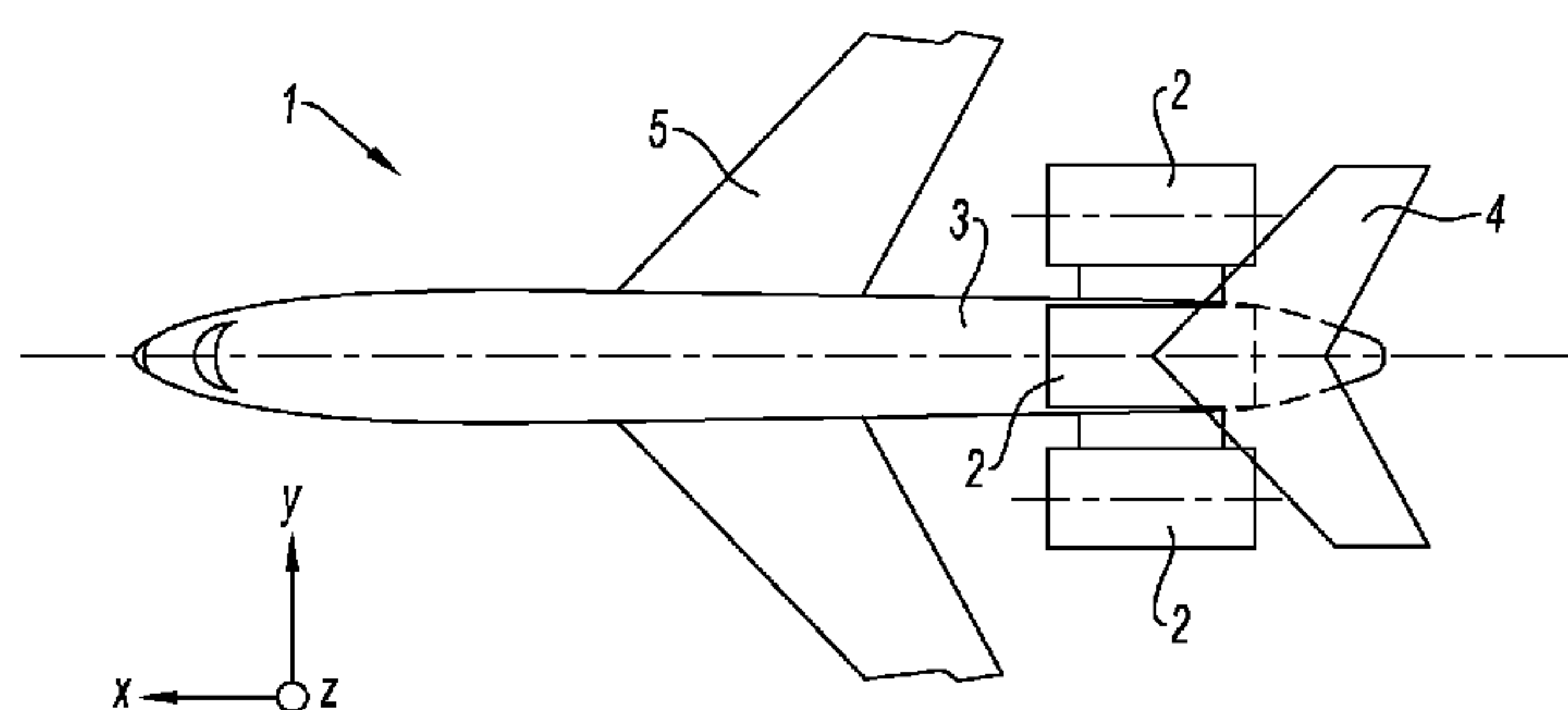


Fig. 1

(57) Abstract : The invention relates to a suspension system including a front suspension plane located at an intermediate turboshaft engine casing and connecting same to the pylon, a rear suspension plane located at the exhaust casing of the turboshaft engine and connecting same to the pylon, and a failsafe intermediate suspension plane located between the front and rear planes and comprising at least one connecting rod (10) for connecting the turboshaft engine having a structural outer casing to the pylon, said connecting rod being mounted on the turboshaft engine with a predetermined clearance that renders the connecting rod inoperable while the suspension system of the rear plane is operating. The connecting rod (10) of the intermediate suspension plane is advantageously arranged between the outer casing and the pylon, and an element (18) made of a flexible material is combined with said connecting rod (10) so as to create said predetermined clearance by means of the elastically deformable nature thereof.

(57) Abrégé :

[Suite sur la page suivante]



WO 2011/157931 A1

WO 2011/157931 A1**Publiée :**

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

— avant l'expiration du délai prévu pour la modification des revendications, sera republiée si des modifications sont reçues (règle 48.2.h))

La suspension comprend un plan de suspension avant situé au niveau d'un carter intermédiaire du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, un plan de suspension arrière situé au niveau du carter d'échappement du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, et un plan de suspension intermédiaire à sécurité intégrée, situé entre les plans avant et arrière et comportant au moins une bielle de liaison (10) entre le turbomoteur à carter externe structural et le pylône, montée avec un jeu prédéterminé sur le turbomoteur rendant inopérante la bielle de liaison tant que la suspension du plan arrière fonctionne. Avantageusement, la bielle de liaison (10) du plan de suspension intermédiaire est agencée entre le carter externe et le pylône, et un élément (18) réalisé en un matériau souple est associé à ladite bielle de liaison (10) de manière à introduire, par son caractère élastiquement déformable, ledit jeu prédéterminé.

TURBOMOTEUR FIXÉ À UN PYLÔNE DU FUSELAGE D'UN AÉRONEF PAR UNE SUSPENSION A
SECURITE INTEGREE

La présente invention concerne une suspension d'un turbomoteur ou
5 analogue à un pylône d'aéronef permettant d'assurer en toute sécurité
l'accrochage de celui-ci à la structure de l'aéronef.

Le terme suspension désigne, de façon générale, l'ensemble des
différentes pièces nécessaires à la fixation du turbomoteur au pylône, telles
que notamment les attaches, articulations, axes, rotules, biellettes, bras,
10 viroles, ferrures, etc. ... que l'on trouve usuellement à cet effet.

Généralement, la suspension est située et contenue dans des plans
spécifiques du turbomoteur, qui sont parallèles entre eux et perpendiculaires à
l'axe longitudinal de celui-ci. Ainsi, elle se compose au moins d'un plan de
suspension avant situé au niveau d'un carter intermédiaire du turbomoteur et
15 reliant celui-ci à la poutre d'accrochage en caisson du pylône, et d'un plan de
suspension arrière situé au niveau du carter d'échappement du turbomoteur
et reliant celui-ci à la poutre du pylône. En outre, en plus de ces deux plans de
suspension avant et arrière, la suspension dans sa globalité comprend des
moyens de reprise de poussée définis par des bielles quand le turbomoteur
20 est accroché sous l'aile de l'aéronef comme l'enseigne le document GB 1 236
917, ou par un carter externe structural (en anglais « outer fan duct ») quand
le turbomoteur est accroché au fuselage conformément à l'invention.
L'agencement de la suspension a notamment pour but de reprendre les
efforts s'exerçant selon les trois directions ou axes (roulis, tangage, lacet) d'un
25 référentiel orthonormé lié à l'aéronef, ainsi que les moments selon ces trois
axes.

Par ailleurs, l'invention concerne plus particulièrement la sécurité de
la suspension composée notamment de ses plans avant et arrière. Aussi, en
plus du doublement usuel de certaines des pièces énumérées ci-dessus à des
30 fins de sécurité, la suspension peut comprendre un plan supplémentaire de
suspension dit à sécurité intégrée (en anglais fail-safe) prévu entre les plans

avant et arrière, parallèlement à ces derniers. Ce plan de suspension intermédiaire a pour but en particulier de reprendre le moment des efforts autour de l'axe de lacet du référentiel (moment de dérapage) en cas d'une rupture du plan de suspension arrière, notamment lorsque le turbomoteur se
5 trouve à l'arrière du fuselage de l'aéronef, proche de sa paroi avec les risques de perforation de celle-ci par des débris du turbomoteur et de la suspension. Ainsi, le turbomoteur est-il maintenu sensiblement en place malgré cette rupture de suspension arrière.

Ce plan de suspension intermédiaire à sécurité intégrée, disposé
10 proche du plan de suspension arrière, contient une bielle reliant le turbomoteur à la poutre du pylône. La bielle est montée avec suffisamment de jeu formant un espace libre pour qu'aucun effort n'y transite tant que la suspension arrière reste fonctionnelle et intacte, de façon que les déplacements et vibrations engendrés par le turbomoteur lors de son
15 fonctionnement et l'aéronef n'agissent pas sur la bielle. Ce plan de suspension intermédiaire se trouve donc en attente.

Bien qu'apportant une sécurité renforcée en cas de rupture de la suspension arrière avec un tel montage avec jeu, en fonctionnement normal la bielle de liaison risque de heurter l'attache avec le turbomoteur ou le pylône à
20 cause des vibrations et autres déplacements produits engendrés par le fonctionnement de celui-ci.

Par ailleurs, lors de l'installation, le moteur étant déjà soutenu par les suspensions de manière au moins isostatique, le montage d'une bielle supplémentaire en attente classique demande des tolérances fines dans son
25 positionnement. A cela s'ajoute l'espace restreint entre le turbomoteur et le pylône qui rend le montage de la bielle compliqué.

La présente invention a pour but de pallier les inconvénients ci-dessus et concerne un turbomoteur fixé à un pylône du fuselage d'un aéronef par l'intermédiaire d'une suspension comprenant, perpendiculairement à l'axe
30 longitudinal du turbomoteur, un plan de suspension avant situé au niveau d'un carter intermédiaire du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, un plan de

suspension arrière situé au niveau du carter d'échappement du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, et un plan de suspension intermédiaire à sécurité intégrée, situé entre les plans avant et arrière et comportant au moins une bielle de liaison entre le turbomoteur à carter externe structural et le pylône, montée avec un jeu prédéterminé sur le turbomoteur rendant inopérante la bielle de liaison tant que la suspension du plan arrière fonctionne. Le turbomoteur est remarquable, selon l'invention, par le fait que la bielle de liaison du plan de suspension intermédiaire est agencée entre le carter externe structural et le pylône, et qu'un élément réalisé en un matériau souple est associé à ladite bielle de liaison de manière à introduire, par son caractère élastiquement déformable, ledit jeu prédéterminé.

Ainsi, l'élément souple selon l'invention, dont l'élasticité intrinsèque détermine le jeu, permet d'éviter à la bielle de venir directement au contact du turbomoteur et d'être isolée de celui-ci tant que la suspension du plan arrière est opérationnelle, et cela malgré les vibrations engendrées. En effet, le déplacement relatif entre les deux extrémités de liaison (points d'attache avec le turbomoteur et le pylône du fuselage) de la bielle est rendu possible par l'élément souple élastiquement déformable. Un effort transite dans cette bielle, mais son impact sur les charges de dimensionnement des suspensions est négligeable (de l'ordre de 0.01%). De cette manière, l'effort transitant dans la bielle du troisième plan intermédiaire est suffisamment faible pour ne pas remettre en cause les charges de dimensionnement des suspensions. En revanche, lors de la défaillance du plan de suspension arrière, le jeu de sécurité introduit par l'élément souple est supprimé, la bielle étant en butée entre ses deux extrémités en jouant son rôle de maintien du turbomoteur et de reprise du moment de dérapage.

Par exemple, le matériau souple de l'élément est un élastomère ou analogue, du type silicone thermiquement résistant (<150°C).

Dans un premier mode de réalisation, ledit élément souple introduisant le jeu prédéterminé présente une forme cylindrique annulaire et est logé dans l'une des extrémités de la bielle de liaison, articulée à une

attache complémentaire de l'un du turbomoteur ou du pylône. On remarque la simplicité de réalisation de l'élément souple conférant à celui-ci une fiabilité appréciable.

De préférence, l'extrémité de la bielle de liaison portant l'élément
5 souple annulaire est articulée autour d'un axe à la chape de l'attache solidaire du turbomoteur, tandis que son extrémité opposée est articulée par une rotule à une attache du pylône. L'attache à chape est celle du carter externe structural du turbomoteur situé sur le fuselage arrière d'un avion, et l'agencement d'une rotule permet à la bielle d'agir selon son axe.

10 Avantageusement, la bielle de liaison est démontable et se compose alors de deux parties distinctes respectivement articulées au turbomoteur et au pylône et reliées entre elles de façon axialement réglable. Ainsi, non seulement cela facilite le montage de la bielle dans l'espace confiné entre le turbomoteur et le pylône, mais également permet d'adapter parfaitement
15 l'entraxe de la bielle à la distance séparant les attaches correspondantes du turbomoteur et du pylône.

Par exemple, la liaison alignée et réglable entre les deux parties de la bielle est obtenue par une bague externe de vissage entourant les extrémités en regard des deux parties de la bielle.

20 Dans un second mode de réalisation, ledit élément souple introduisant le jeu prédéterminé est intégré à la bielle de liaison, de manière à permettre une libre variation de longueur de celle-ci, correspondant au jeu prédéterminé. Ainsi, le déplacement relatif entre les extrémités de la bielle, sans mettre en butée celle-ci, tant que le plan de suspension arrière est actif,
25 est fourni par l'élément souple à débattement axial parallèlement à la bielle. Un effort transite dans cette bielle, mais son impact sur les charges de dimensionnement des suspensions est négligeable (de l'ordre de 0.01%). De cette manière, l'effort transitant dans la bielle du troisième plan intermédiaire est suffisamment faible pour ne pas remettre en cause les charges de
30 dimensionnement des suspensions.

La longueur de la bielle est alors toujours adaptée à la distance séparant les attaches du moteur et du pylône.

Dans ce second mode de réalisation, la bielle de liaison se compose alors de deux parties tubulaires télescopiques entre lesquelles est agencé l'élément souple de forme cylindrique annulaire et qui sont articulées à leurs extrémités opposées, respectivement au turbomoteur et au pylône.

En particulier, l'élément souple peut se présenter sous la forme de couches cylindriques concentriques autorisant le libre coulisement axial des deux parties tubulaires l'une par rapport à l'autre et la variation de longueur de la bielle, correspondant au jeu prédéterminé souhaité, entre des butées axiales prévues sur lesdites parties. Les couches peuvent être obtenues par l'enroulement de l'élément souple sous forme d'une bande ou par plusieurs manchons emboîtés les uns dans les autres pour former l'élément souple à couches multiples concentriques.

Egalement, pour faciliter le montage de la bielle et son réglage, au moins l'une des parties tubulaires de la bielle de liaison est démontable et est constituée d'une sous-partie d'extrémité apte à être fixée à une attache du turbomoteur et d'une sous-partie de paroi latérale, annulaire, lesdites sous-parties d'extrémité et de paroi étant reliées l'une à l'autre par une bague externe de vissage.

Les figures du dessin annexé feront bien comprendre comment l'invention peut être réalisée. Sur ces figures, des références identiques désignent des éléments semblables.

La figure 1 est une vue de dessus d'un aéronef équipé de turbomoteurs situés à l'arrière de son fuselage.

Les figures 2 et 3 montrent schématiquement l'un des turbomoteurs de l'aéronef fixé au pylône d'accrochage du fuselage par l'intermédiaire de la suspension de l'invention, respectivement sans et avec rupture du plan de suspension arrière.

La figure 4 représente, en coupe axiale, un premier mode de réalisation de la bielle de liaison du plan de suspension intermédiaire à sécurité intégrée de la suspension.

Les figures 5 et 6 représentent, en demi-coupe axiale, un second mode de réalisation de la bielle de liaison respectivement dans ses positions d'extension axiale minimale et maximale.

La figure 7 représente, toujours en demi-coupe axiale, la bielle démontée du second mode de réalisation.

L'aéronef 1 représenté en vue de dessus sur la figure 1 comprend, pour sa poussée, des turbomoteurs 2 (tels que des turboréacteurs) qui sont préférentiellement, selon l'invention, montés le long du fuselage 3 de l'aéronef, à l'arrière de celui-ci, respectivement de part et d'autre du plan longitudinal de symétrie de l'aéronef et au dessus du fuselage près de l'empennage arrière 4 dans ledit plan.

Bien entendu, l'invention pourrait s'appliquer à des turbomoteurs situés sous les ailes de l'aéronef ; cependant, elle est davantage destinée à des turbomoteurs implantés au niveau du fuselage de l'aéronef en raison des conséquences d'une rupture de la suspension arrière comme on l'a rappelé précédemment.

Aussi, pour assurer le montage et la fixation de chaque turbomoteur au fuselage, une suspension 6 est prévue jouant le rôle d'interface entre ceux-ci. Pour cela, comme le montrent schématiquement les figures 1 et 2, la suspension 6 est disposée entre un pylône de renfort 7 à poutre d'accrochage en caisson, solidaire de la paroi structurelle du fuselage 3, et des carters externes ou analogues 8, 9 du turbomoteur. Généralement, la suspension 6 se présente dans des plans de suspension avant P1 et arrière P2 parallèles entre eux et perpendiculaires à l'axe longitudinal du turbomoteur. Par rapport à un référentiel orthonormé XYZ, correspondant à celui de l'aéronef 1 avec X comme l'axe de roulis, Y comme l'axe de tangage et Z comme l'axe de lacet, l'axe longitudinal de chaque turbomoteur est parallèle à X et sera désigné

identiquement, et les plans de suspension avant P1 et arrière P2 sont ainsi contenus dans des plans formés par les axes Y et Z.

Usuellement, le plan de suspension avant P1 est situé au niveau du carter intermédiaire 8 du turbomoteur 2 en aval de la soufflante et le plan de suspension arrière P2 est, quant à lui, situé au niveau du carter annulaire 9 relié et entourant le carter d'échappement du turbomoteur 2. La suspension avant et la suspension arrière formant la suspension globale 6 sont symbolisées par des rectangles respectifs 6.1, 6.2 (figures 2 et 3) reliant les carter (ou carénages) concernés du turbomoteur à la poutre d'accrochage du pylône, et les pièces (telles qu'énumérées préalablement) qui les composent ne sont pas représentées puisqu'elles ne font pas partie de l'invention et sont bien connues dans ce domaine (voir les nombreux brevets de la Demanderesse à ce sujet).

La suspension 6 présente, par ailleurs, un troisième plan de suspension intermédiaire P3 dit à sécurité intégrée « fail-safe ». Ce plan de suspension P3 est destiné à pallier la défaillance de la suspension arrière et il est alors parallèlement proche du plan de suspension arrière P2.

Comme on l'a précisé auparavant, en cas de rupture de la suspension arrière, il est nécessaire de reprendre notamment le moment par rapport à l'axe Z désigné moment de dérapage et, pour cela, la suspension intermédiaire 6.3, initialement effacée (« en attente » et en trait pointillé sur la figure 2) tant que le plan de suspension arrière est opérationnel, entre en action (en trait continu sur la figure 3). (Cela est vrai pour les moteurs situés de part et d'autre du fuselage. Pour le moteur situé au-dessus, il convient de remplacer Z par Y et « moment de dérapage » par « moment de tangage »).

Comme le montrent les figures 4, 5 et 6, la suspension intermédiaire 6.3 se présente structurellement sous la forme d'une bielle de liaison 10 disposée dans le plan YZ et reliant, par ses extrémités opposées 11 et 12, les attaches 14 et 15 situées respectivement sur un carter externe structural 13 du turbomoteur 2, reliant les carter 8 et 9, et sur la poutre du pylône 7

solidaire du fuselage. Ces attaches sont, par exemple, des chapes respectivement 16 et 17 telles qu'illustrées sur la figure 4.

La bielle de liaison 10, par rapport au turbomoteur et au pylône, est montée avec un jeu axial pour qu'aucun effort ne passe par elle tant que le plan de suspension arrière P2 reste intact, c'est-à-dire assure normalement sa fonction. Ce jeu axial « fail-safe » permet d'une part, à la bielle 10 de pouvoir se déplacer axialement entre ses deux extrémités 11, 12 liées aux attaches 14, 15 sans entrer en action et, donc, sans reprendre des efforts, et d'être ainsi en position d'attente. Et, d'autre part, d'absorber les vibrations et déplacements dus notamment au mouvement de l'ensemble propulsif (turbomoteur) par rapport à l'avion.

Dans le premier mode de réalisation illustré sur la figure 4, un élément souple, élastiquement déformable 18, est disposé au niveau de l'une des extrémités 11 et 12 de la bielle de liaison 10, lesquelles extrémités se terminent de façon usuelle en une forme cylindrique annulaire en œillet. La distance séparant les centres des extrémités annulaires 11, 12 définit l'entraxe E de la bielle 10. On voit, sur la figure 4, que l'élément souple 18 est disposé dans l'extrémité annulaire 11 de la bielle 10, qui coopère avec l'attache 14 à chape 16 du carter correspondant 13 du turbomoteur 2. Cet élément souple 18 présente alors structurellement une forme cylindrique annulaire s'insérant entre la surface latérale interne 20 de l'extrémité annulaire 11 et la surface latérale externe 21 de l'axe d'articulation cylindrique 22 reliant la chape 16 à l'extrémité 11.

Le matériau utilisé pour la réalisation de l'élément souple 18 est, par exemple, un élastomère à base de silicone, notamment susceptible de résister thermiquement aux variations de température. Et l'élasticité intrinsèque de l'élément souple fournie par le matériau introduit le jeu fail-safe J nécessaire pour isoler la bielle et éviter de la charger tant que le plan de suspension arrière P2 est opérationnel. On a représenté sur la figure 4, un exemple du jeu fail-safe J introduit par l'élément souple permettant la variation

de l'entraxe E de la bielle sans charger celle-ci, et l'absorption des vibrations et autres déplacements lorsque le plan P2 est intact.

5 L'extrémité opposée 12 de la bielle 10 se termine également en une forme cylindrique annulaire et elle est articulée à la chape 17 de l'attache correspondante 15 du pylône par l'intermédiaire d'une rotule 23 permettant de passer l'effort dans l'axe longitudinal de la bielle 10 lorsque cela s'avère nécessaire, suite à la rupture de la suspension arrière 6.2.

10 Ainsi, le déplacement relatif entre les deux extrémités 11 et 12 de la bielle 10 par la variation de son entraxe E (centres des liaisons extrémités avec les chapes correspondantes) est autorisé grâce à l'élasticité de l'élément souple, introduisant le jeu fail-safe J, de sorte qu'aucun effort significatif ne transite par la bielle de liaison lorsque le plan P2 est actif.

15 Par ailleurs, cette bielle 10 est avantageusement réalisée en deux parties distinctes 25, 26 qui sont cylindriques et reliées coaxialement l'une à l'autre par une bague externe de serrage 27. Les deux parties 25 et 26 sont de longueur sensiblement identique et chacune d'elles se termine, d'un côté, par l'extrémité annulaire correspondante 11, 12 et, de l'autre côté, par un épaulement transversal externe 28, 29 et, les deux épaulements en regard étant reçus dans la bague de serrage 27.

20 En particulier, la partie 25 avec l'extrémité 11 à élément souple 18 présente en périphérie latérale de son épaulement, un filetage 30 apte à coopérer avec un taraudage correspondant 31 de la bague externe. Et l'autre partie 26 de la bielle 10, avec l'extrémité annulaire 12 à rotule 23, a son épaulement transversal 29 venant en butée contre un fond transversal 32 de la bague en étant axialement maintenu l'un par rapport à l'autre par un anneau intermédiaire 33 entre l'épaulement 29 et la paroi latérale cylindrique 34 de la bague externe 27.

25 Le vissage de celle-ci par son taraudage 31 sur le filetage 30 de l'épaulement 28 de la partie 25 permet de régler parfaitement l'entraxe E de la bielle 10 en fonction de l'écartement entre les chapes 16, 17 des attaches 14, 15 prévues sur le turbomoteur 2 et le pylône 7. En plus de cette possibilité de

réglage, le caractère composé de la bielle 10 en deux parties 25, 26 sensiblement égales facilite grandement son montage (et son démontage) dans l'espace restreint entre le carter concerné du turbomoteur et la poutre du pylône. Chaque partie 25 et 26 peut être associée séparément à son attache
5 puis, ensuite, elles sont réunies coaxialement avec l'entraxe appropriée E par la bague de serrage 27 qui est extérieurement moletée.

Dans le second mode de réalisation illustré sur les figures 5, 6 et 7, au lieu de maintenir le jeu J par l'élément souple 18 entre l'une des chapes des attaches et l'axe d'articulation correspondant, le jeu axial fail-safe J est intégré
10 directement à la bielle de liaison 10 lui permettant une variation de sa longueur (entraxe E) dans le jeu prédéterminé, sans y faire transiter un quelconque effort.

Pour cela, la bielle de liaison 10 se compose, là aussi, de deux parties distinctes 40, 41 mais qui sont agencées de façon télescopique l'une dans l'autre, coaxialement. Une première partie tubulaire externe 40 est définie
15 pour se terminer par l'extrémité annulaire 11 apte à s'articuler à la chape 16, non représentée, de l'attache du carter du turbomoteur 2. Et une seconde partie cylindrique interne 41, de préférence tubulaire en raison du gain de masse, est engagée dans la première partie tubulaire 40 et se termine par
20 l'autre extrémité annulaire 12 apte à s'articuler à la chape 17, non représentée, de l'attache du pylône 7. Les articulations non illustrées des extrémités aux chapes sont, par exemple, à axe cylindrique et à rotule, voire les deux à rotule.

Entre les parois latérales 42, 43 des deux parties externe 40 et interne 41 est prévu un espace intermédiaire annulaire 44 dans lequel est
25 agencé l'élément souple 18 qui va autoriser la variation de l'entraxe E de la bielle 10 entre les centres de ses extrémités 11 et 12. L'élément souple 18 se présente alors sous une forme de manchon cylindrique annulaire 45 se logeant dans l'espace intermédiaire 44 sur une majeure partie de sa longueur et rapporté fixement sur les surfaces en regard des parois latérales 42, 43 des
30 parties 40 et 41. Pour obtenir la souplesse axiale souhaitée et le coulisement

libre de la bielle 10 sans passage d'effort dans celle-ci, outre le choix du matériau en élastomère, l'élément manchonné 45 est formé de plusieurs couches annulaires concentriques 46 (cinq sont par exemple représentées sur les figures 5 à 7). Ces couches sont soit indépendantes les unes des autres en étant emboîtées successivement les unes dans les autres ou sont obtenues par l'enroulement d'une bande jusqu'au nombre de couches souhaité en constituant l'élément 18.

Dans la position de la bielle de liaison 10 à entraxe minimal E_m entre ses extrémités 11,12, comme le montre la figure 5, on voit le jeu axial fail-safe J rendu possible entre les deux parties 40 et 41 de la bielle 10 par l'élément manchonné 45 alors déformé en cisaillement au maximum d'un côté. Pour cela, une face transversale 47, par exemple de la partie externe tubulaire, est en butée contre un épaulement 48 de la partie interne. Le jeu maximum J introduit par la souplesse de l'élément se trouve alors entre deux épaulements annulaires respectivement externe 50 et interne 51 des parties distinctes 40 et 41, espacés l'un de l'autre et opposés au contact par butée de la face transversale 47 et de l'épaulement concerné 48.

Inversement, dans la position de la bielle de liaison 10 à entraxe maximal E_M , comme le montre la figure 6, l'élément manchonné 45 est alors déformé en cisaillement au maximum de l'autre côté. Dans ce cas, les épaulements 50 et 51 sont en butée axiale l'un contre l'autre, et la face transversale 47 de la partie externe 40 se trouve éloignée de l'épaulement 48 de la partie interne 41 en définissant le jeu J.

Ces deux positions limites (figures 5 et 6) déterminent le jeu axial fail-safe J introduit par l'élément souple 18 manchonné 45. De la sorte, la longueur de la bielle de liaison 10 peut varier entre ces positions sans soumettre la bielle à un quelconque effort tant que le plan de suspension arrière P2 est actif, et est toujours adaptée à l'écartement entre les attaches respectives 14, 15 malgré les vibrations de l'ensemble propulsif, et ce jusqu'à ce que la bielle rentre en butée.

En fonctionnement normal, c'est-à-dire avec un plan de suspension arrière P2 opérationnel comme sur la figure 2 (avec flèche symbolisant les efforts dans P2), le plan de suspension intermédiaire P3 est neutre et sa suspension 6.3 est, à cet effet, représentée par le rectangle en trait pointillé.

5 La bielle 10, quoique pouvant se débattre axialement dans le jeu fourni par l'élément souple, ne contribue pas à reprendre un quelconque effort et est considérée comme étant en attente, inactive. L'élément souple 18, sollicité en compression/traction (figure 4) ou en cisaillement (figures 5 et 6), se déforme librement et absorbe les déplacements et/ou vibrations imposés dus
10 notamment au fonctionnement de l'ensemble propulsif. La longueur de la bielle 10 (entraxe) s'adapte en conséquence à la distance variable entre les attaches du carter externe 13 concerné du turbomoteur 1 et de la poutre du pylône 7.

En cas de rupture de la suspension 6.2 du plan arrière P2, alors
15 représenté en trait pointillé avec une croix en figure 3, la suspension 6.3 du troisième plan intermédiaire P3 agit en étant indiqué par un rectangle en trait continu sur cette figure (avec flèche symbolisant les efforts dans P3). La bielle 10 entre en butée par la suppression du jeu axial fail-safe J introduit par l'élément souple élastiquement déformable 18. Les efforts passent et sont
20 repris par la bielle de liaison 10 en étant transmis par les différentes zones de contact (articulations, épaulements et faces transversales formant butée, etc....) de la bielle et dans l'axe de celle-ci. De la sorte, le moment de dérapage par rapport à Z est repris permettant de maintenir au mieux le turbomoteur 2.

25 Par ailleurs, on remarque également que la bielle de liaison 10 de ce second mode de réalisation est démontable. Pour cela, la partie externe tubulaire 40, par exemple, se compose de deux sous-parties, une première sous-partie 54 correspondant à la paroi latérale externe 42 reliée à celle 43 de la partie interne 41 au moyen de l'élément souple manchonné 45, et une
30 seconde sous-partie 53 correspondant à l'extrémité annulaire 11. Ces deux sous-parties 53 et 54 sont assemblées l'une à l'autre par l'intermédiaire là

aussi d'une bague de serrage moletée 55 se vissant, d'une part, sur un filetage 56 de l'extrémité 11 (sous-partie 53) et, d'autre part, sur un filetage 57 en bout de la paroi latérale 42 (sous-partie 54). Une fois vissée, la bague 55 met en butée axiale les deux sous-parties 53, 54. Ainsi, le montage et le
5 démontage de la bielle 10 sont rendus plus aisés pour les raisons précitées.

En résumé, une telle bielle à élément souple élastiquement déformable agencée dans le plan intermédiaire permet de définir un « chemin d'attente de sécurité (fail-safe) » entre les deux points distants de la bielle, d'atténuer les vibrations et de faciliter le montage sur les moteurs, et, lorsque
10 le plan de suspension arrière se rompt, de supporter le moteur concerné.

REVENDICATIONS

1. Turbomoteur fixé à un pylône du fuselage d'un aéronef par l'intermédiaire d'une suspension du type comprenant, perpendiculairement à l'axe longitudinal du turbomoteur, un plan de suspension avant (P1) situé au
5 niveau d'un carter intermédiaire du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, un plan de suspension arrière (P2) situé au niveau du carter d'échappement du turbomoteur et reliant celui-ci au pylône, et un plan de suspension intermédiaire à sécurité intégrée (P3), situé entre les plans avant et arrière et comportant au moins une bielle de liaison (10) entre le turbomoteur (2) à
10 carter externe structural (13) et le pylône(7), montée avec un jeu prédéterminé sur le turbomoteur rendant inopérante la bielle de liaison tant que la suspension du plan arrière fonctionne, caractérisé par le fait que la bielle de liaison (10) du plan de suspension intermédiaire (3) est agencée entre le carter externe structural (13) et le
15 pylône (7), et qu'un élément (18) réalisé en un matériau souple est associé à ladite bielle de liaison (10) de manière à introduire, par son caractère élastiquement déformable, ledit jeu prédéterminé.

2. Turbomoteur selon la revendication 1, dont le matériau souple de l'élément (18) est un élastomère ou analogue.

20 3. Turbomoteur selon l'une des revendications 1 ou 2, dont ledit élément souple (18) introduisant le jeu prédéterminé présente une forme cylindrique annulaire et est logé dans l'une des extrémités (11, 12) de la bielle de liaison (10), articulée à une attache complémentaire de l'un du turbomoteur ou du pylône.

25 4. Turbomoteur selon la revendication précédente, dont l'extrémité (11) de la bielle de liaison (10) portant l'élément souple annulaire (18) est articulée autour d'un axe (22) à la chape de l'attache (14) solidaire du turbomoteur, tandis que son extrémité opposée (12) est articulée par une rotule (23) à une attache (15) du pylône.

30 5. Turbomoteur selon l'une des revendications 1 à 4, dont la bielle de liaison (10) est démontable et se compose de deux parties distinctes (25-26,

53-54) respectivement articulées au turbomoteur et au pylône et reliées entre elles de façon axialement réglable.

5 6. Turbomoteur selon la revendication précédente, dont la liaison alignée et réglable entre les deux parties de la bielle (10) est obtenue par une bague externe de vissage (27, 55) entourant les extrémités en regard des deux parties de la bielle (10).

10 7. Turbomoteur selon l'une des revendications 1 ou 2, dont ledit élément souple (18) introduisant le jeu prédéterminé est intégré à la bielle de liaison (10) de manière à permettre une libre variation de longueur de celle-ci, correspondant au jeu prédéterminé.

15 8. Turbomoteur selon la revendication précédente 7, dont la bielle de liaison (10) se compose de deux parties tubulaires télescopiques (40, 41) entre lesquelles est agencé l'élément souple (18) de forme cylindrique annulaire et qui sont articulées à leurs extrémités opposées respectivement au turbomoteur et au pylône.

20 9. Turbomoteur selon la revendication 8, dont l'élément souple (18) se présente sous la forme de couches cylindriques concentriques (46) autorisant le libre coulissement axial des deux parties tubulaires (40, 41) l'une par rapport à l'autre et la variation de longueur de la bielle, correspondant au jeu prédéterminé souhaité, entre des butées axiales (47-48, 50-51) prévues sur lesdites parties.

25 10. Turbomoteur selon l'une des revendications 8 et 9, dont au moins l'une des parties tubulaires (40, 41) de la bielle de liaison (10) est démontable et est constituée d'une sous-partie d'extrémité (53) apte à être fixée à une attache du turbomoteur et d'une sous-partie de paroi latérale annulaire, lesdites sous-parties d'extrémité et de paroi étant reliées l'une à l'autre par une bague externe de vissage (55).

1 / 2

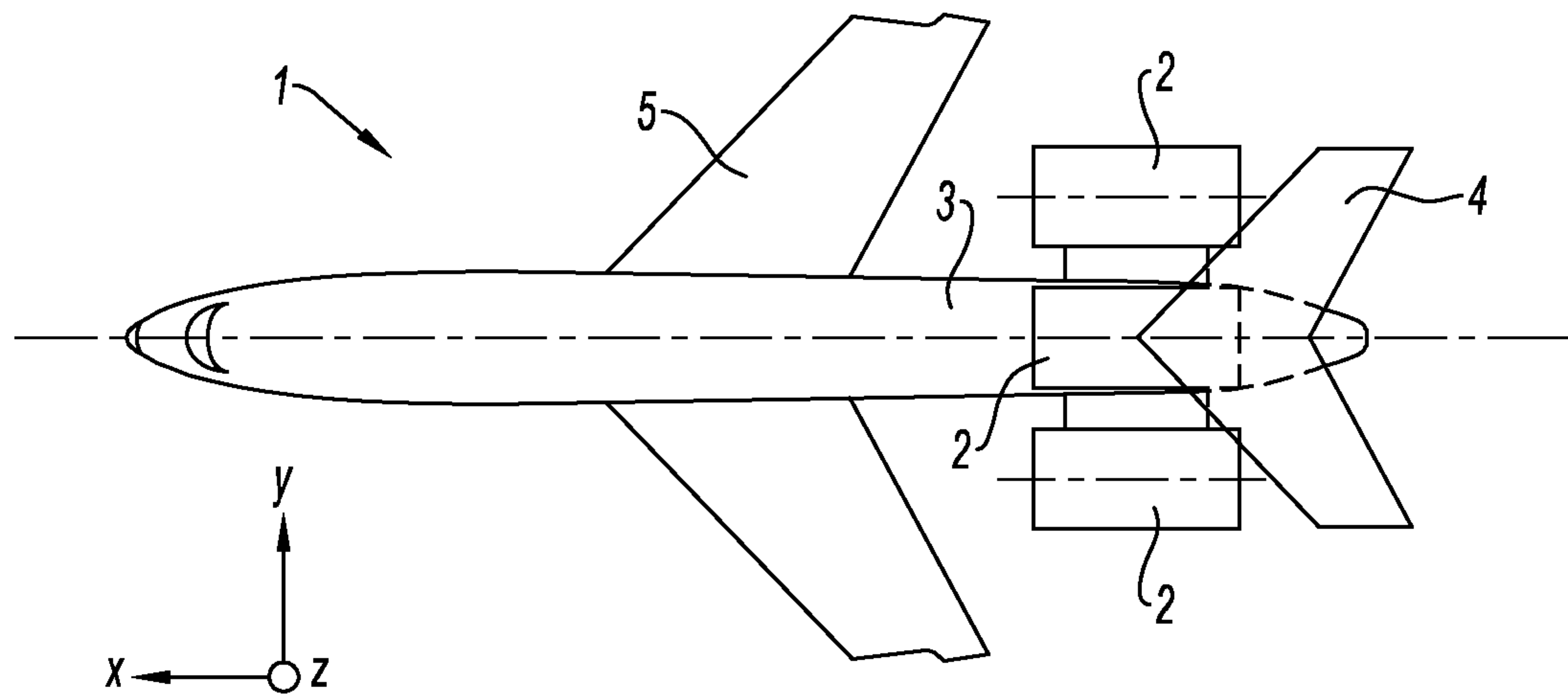


Fig. 1

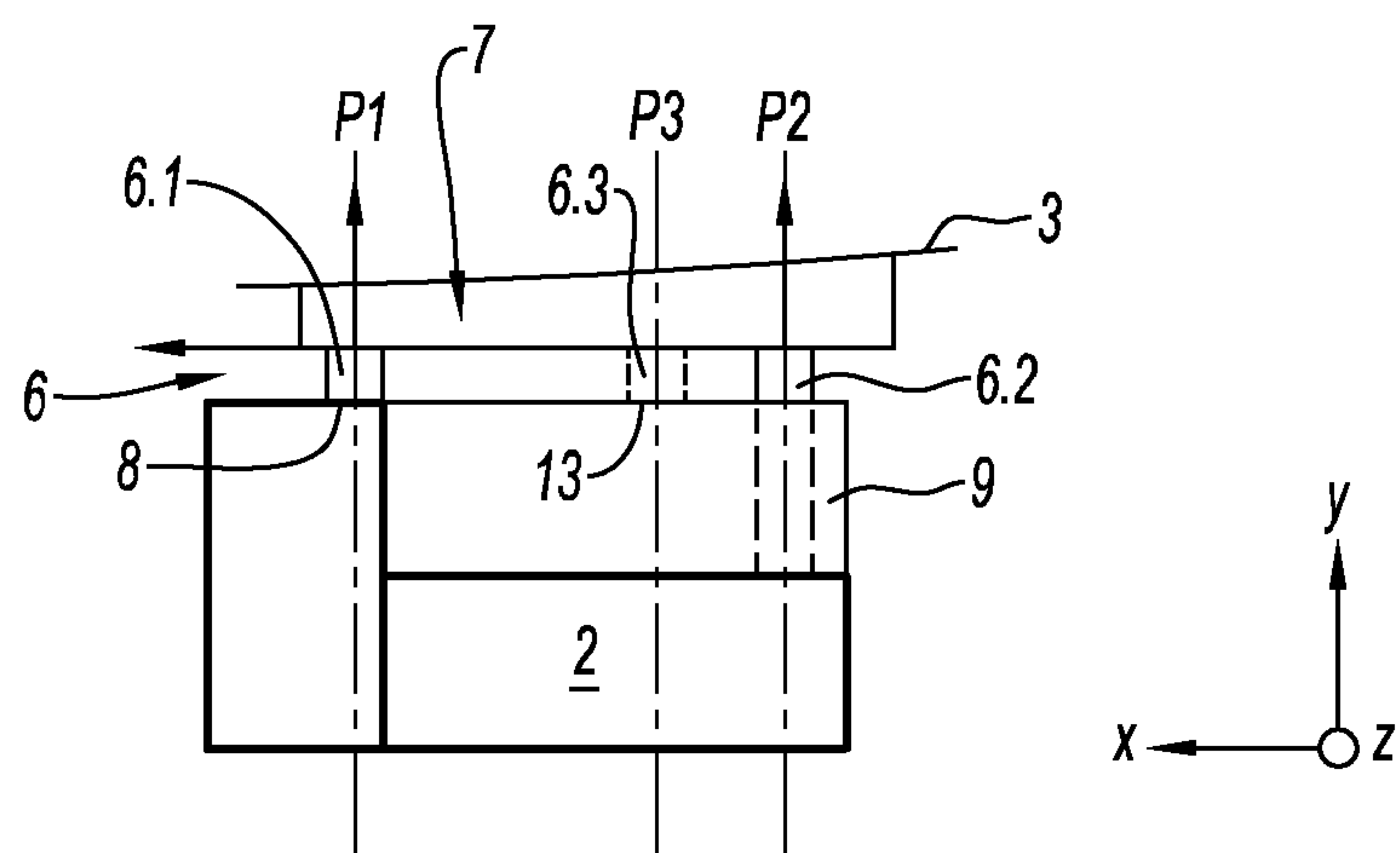


Fig. 2

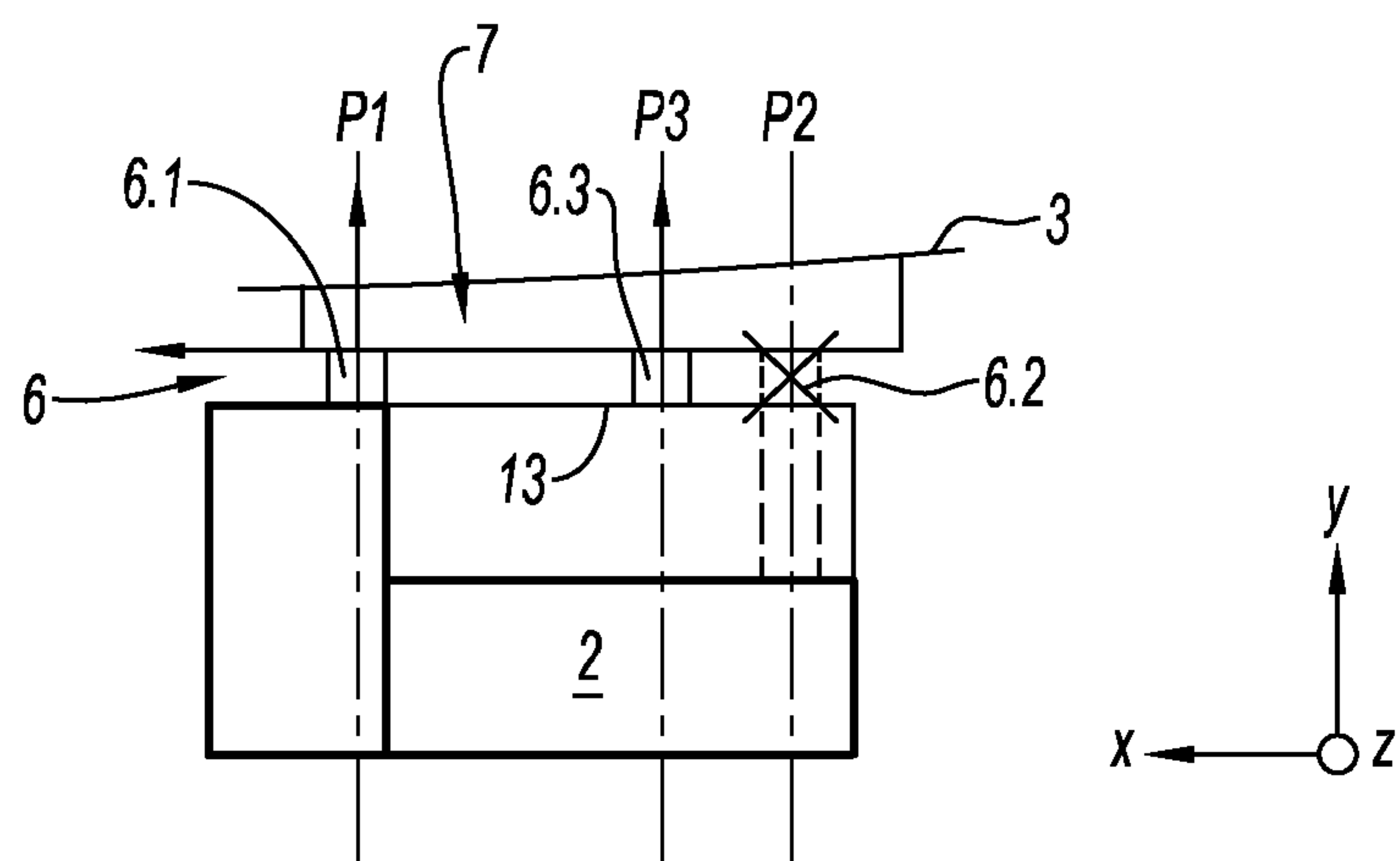


Fig. 3

2 / 2

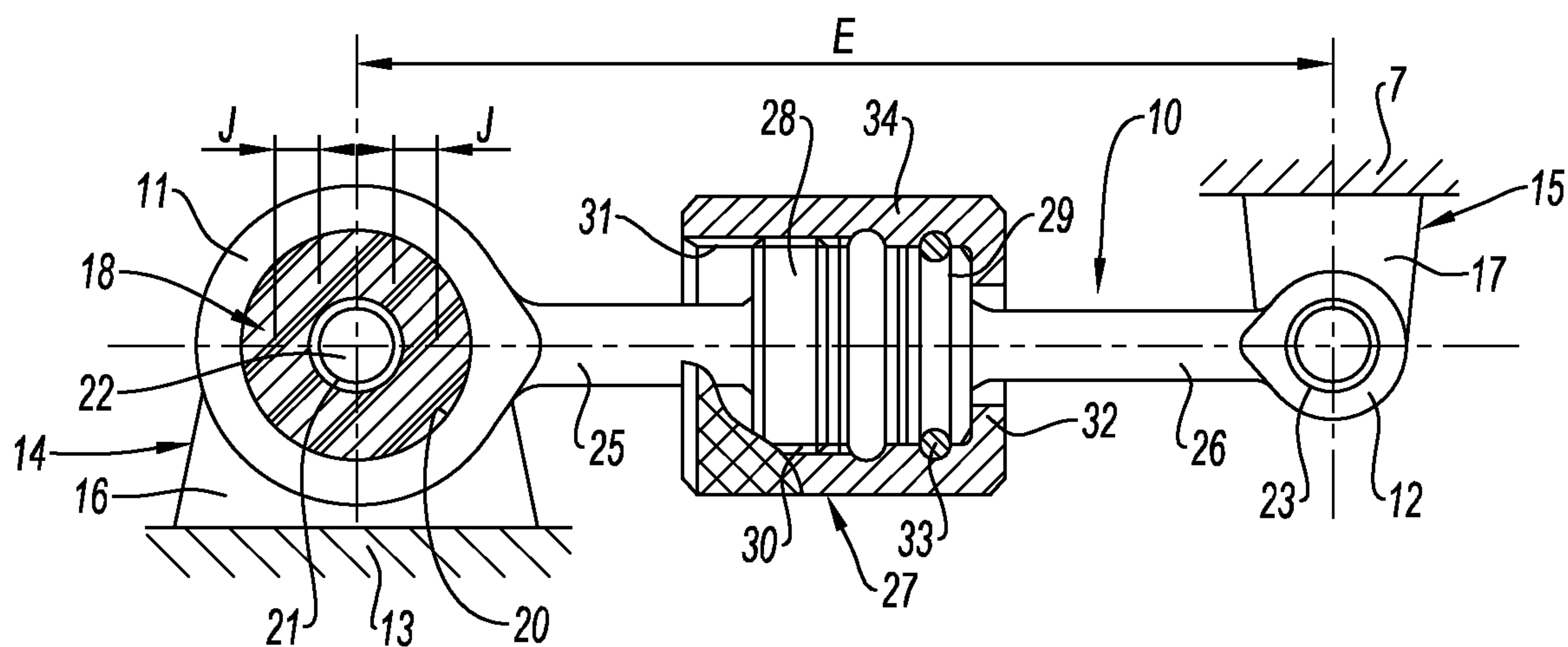


Fig. 4

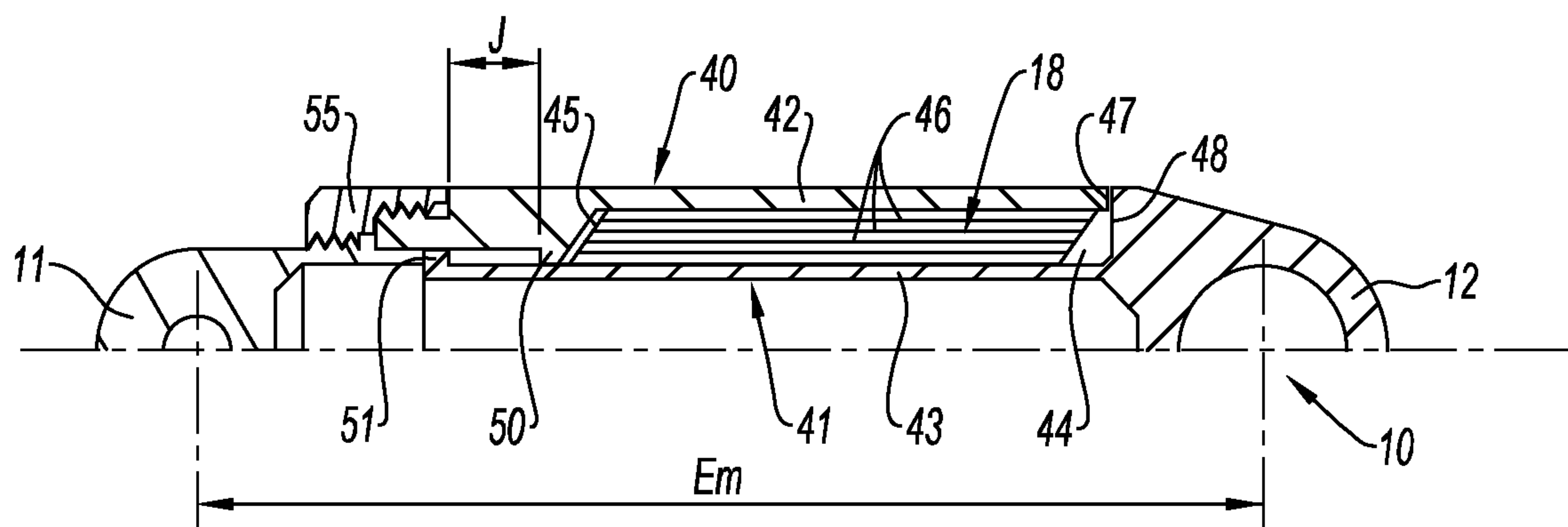


Fig. 5

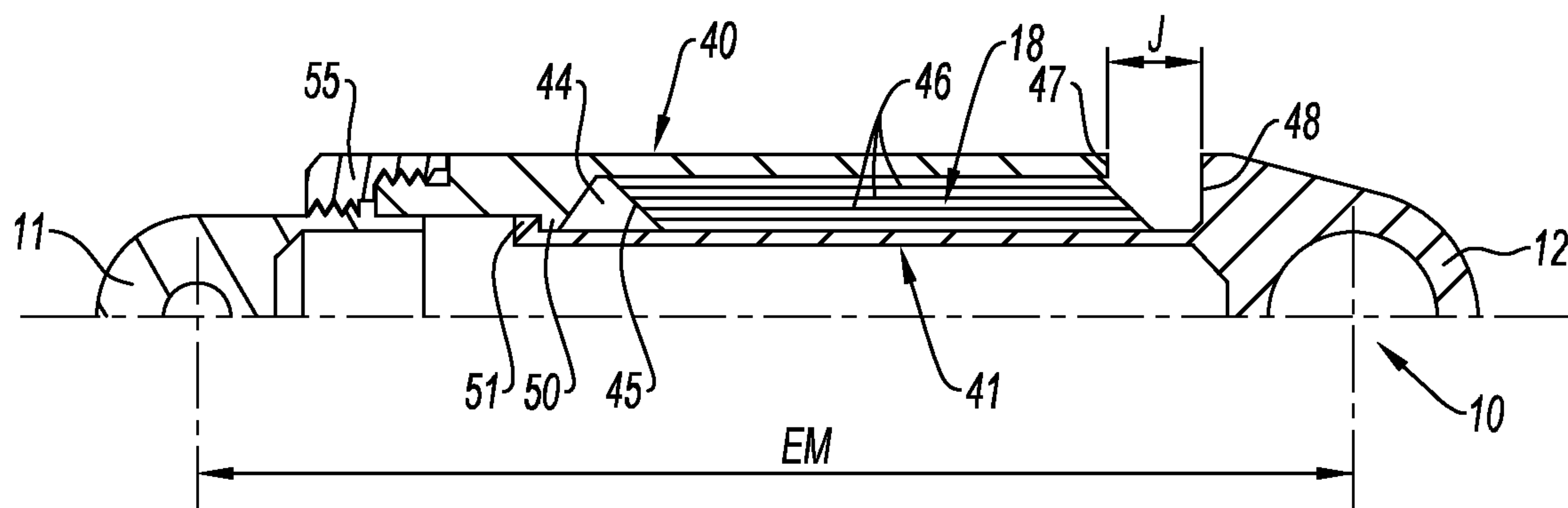


Fig. 6

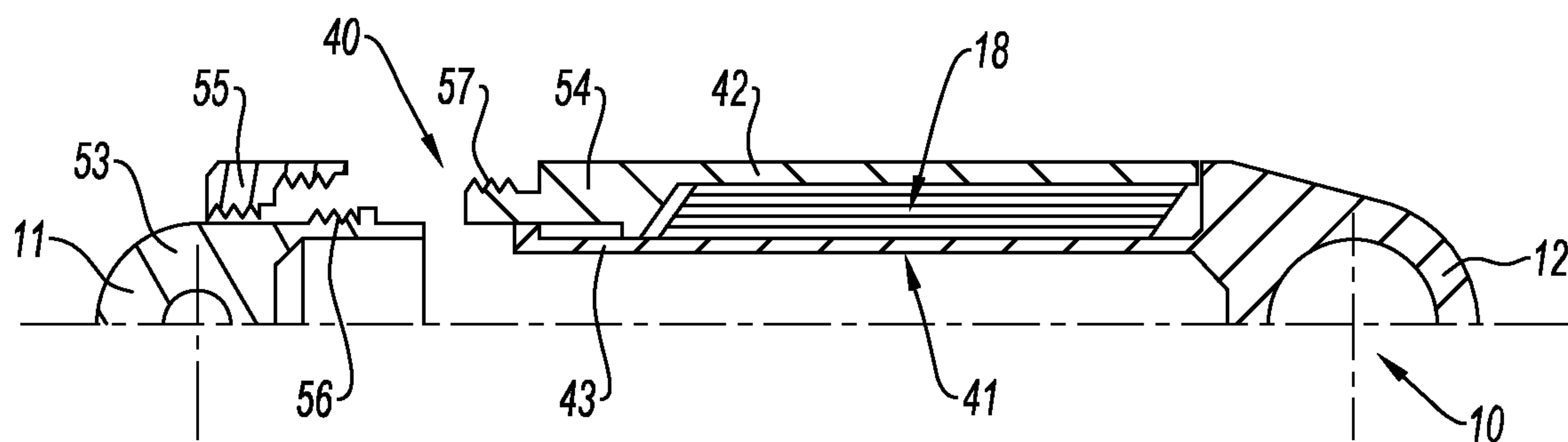


Fig. 7

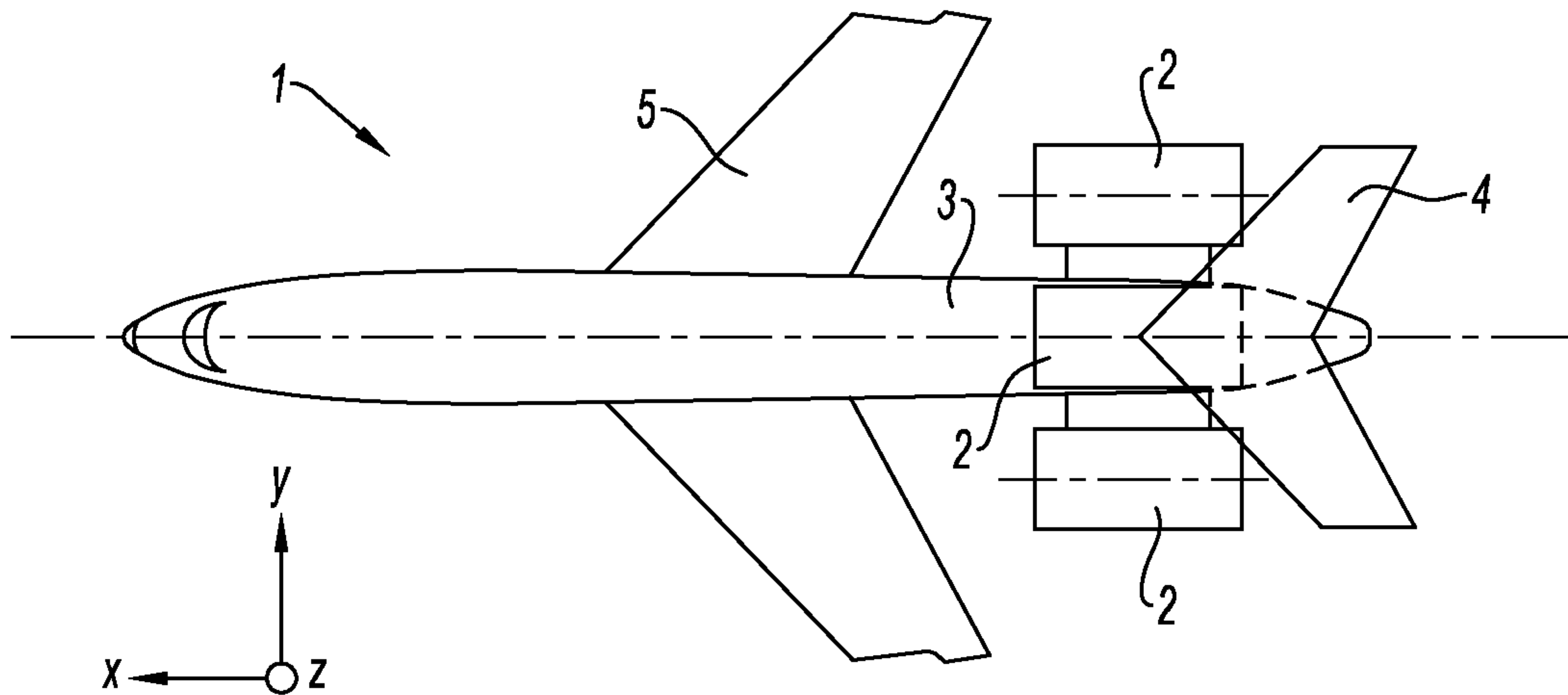


Fig. 1