

(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 2023/208884 A1**

(43) Date de la publication internationale  
02 novembre 2023 (02.11.2023)

WIPO | PCT

- (51) Classification internationale des brevets :  
*F02C 3/22* (2006.01)      *F02C 7/22* (2006.01)  
*F02C 7/16* (2006.01)      *F02C 7/14* (2006.01)  
*F02C 7/224* (2006.01)      *F02C 7/236* (2006.01)
- (21) Numéro de la demande internationale :  
PCT/EP2023/060727
- (22) Date de dépôt international :  
25 avril 2023 (25.04.2023)
- (25) Langue de dépôt : français
- (26) Langue de publication : français
- (30) Données relatives à la priorité :  
FR2203898      26 avril 2022 (26.04.2022)      FR
- (71) Déposant : SAFRAN [FR/FR] ; 2 Boulevard du Général Martial Valin, 75015 PARIS (FR).
- (72) Inventeurs : MAALOUF, Samer ; SAFRAN CEPI, Rond-Point René Ravaud, Réau, 77550 MOISSY-CRAMAYEL (FR). LAMBERT, Pierre-Alain, Marie, Cyrille ; SAFRAN CEPI, Rond-Point René Ravaud, Réau, 77550 MOISSY-CRAMAYEL (FR).
- (74) Mandataire : ARGYMA ; 14 Boulevard de Strasbourg, 31000 TOULOUSE (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, CV, CZ, DE, DJ, DK, DM, DO, DZ, EC, EE, EG, ES, FI, GB, GD, GE, GH, GM, GT, HN, HR, HU, ID, IL, IN, IQ, IR, IS, IT, JM, JO, JP, KE, KG,

(54) Title: FUEL CONDITIONING SYSTEM FOR SUPPLYING AN AIRCRAFT TURBINE ENGINE, AND METHOD OF SUPPLYING A TURBINE ENGINE

(54) Titre : SYSTÈME DE CONDITIONNEMENT DE CARBURANT POUR ALIMENTER UNE TURBOMACHINE D'AÉRONEF, PROCÉDÉ D'ALIMENTATION D'UNE TURBOMACHINE

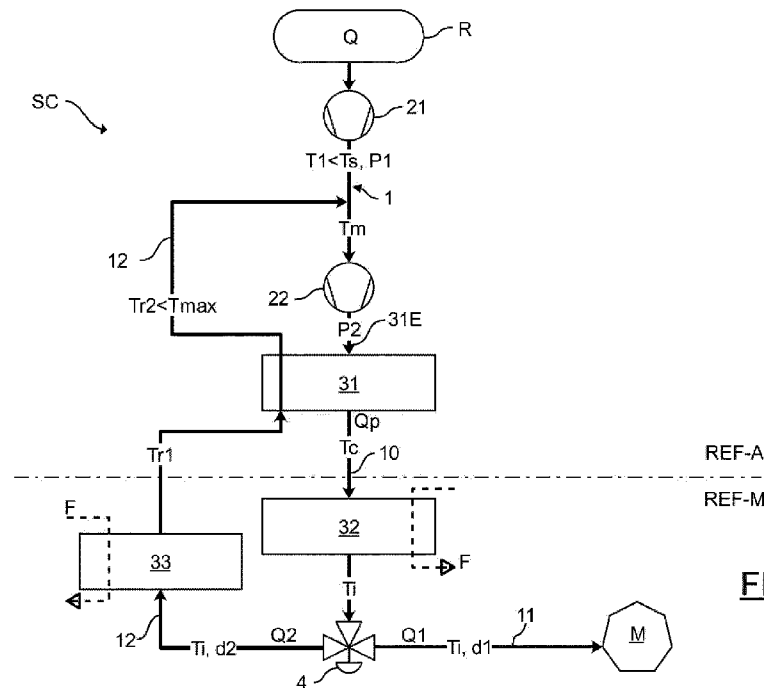


FIG. 2

(57) Abstract: The invention relates to a conditioning system (SC) for fuel (Q), which is configured to supply an aircraft turbine engine (M) with fuel (Q) from a cryogenic tank (R), the conditioning system (SC) comprising at least one first heat exchanger (31) configured to heat the flow of fuel (Q) to a circulation temperature (Te), at least one second heat exchanger (32) configured to heat the flow of fuel (Q) to an injection temperature (Ti), a distribution valve (4) configured to divide a direct fuel flow (Q1) and a recirculated fuel flow (Q2), configured to circulate in a recirculation branch (12) so as to reheat the main fuel flow (Qp) in the first heat exchanger (31) by means of the recirculated fuel flow (Q2).



WO 2023/208884 A1

KH, KN, KP, KR, KW, KZ, LA, LC, LK, LR, LS, LU, LY,  
MA, MD, MG, MK, MN, MU, 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, ST, SV, SY, TH,  
TJ, TM, TN, TR, TT, TZ, UA, UG, US, UZ, VC, VN, WS,  
ZA, ZM, ZW.

**(84) États désignés** (*sauf indication contraire, pour tout titre de protection régionale disponible*) : ARIPO (BW, CV, GH, GM, KE, LR, LS, MW, MZ, NA, RW, SC, SD, SL, ST, SZ, TZ, UG, ZM, ZW), eurasiatique (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, ME, 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))

---

**(57) Abrégé :** Un système de conditionnement (SC) de carburant (Q) configuré pour alimenter une turbomachine (M) d'aéronef à partir de carburant (Q) issu d'un réservoir cryogénique (R), le système de conditionnement (SC) comprenant au moins un premier échangeur de chaleur (31) configuré pour chauffer le flux de carburant (Q) jusqu'à une température de circulation (Te), au moins un deuxième échangeur de chaleur (32) configuré pour chauffer le flux de carburant (Q) jusqu'à une température d'injection (Ti), une vanne de distribution (4) configurée pour diviser un flux de carburant direct (Q1) et un flux de carburant recirculé (Q2), configuré pour circuler dans une branche de recirculation (12) de manière à réchauffer le flux de carburant principal (Qp) dans le premier échangeur de chaleur (31) au moyen du flux de carburant recirculé (Q2).

## Description

### **Titre de l'invention : Système de conditionnement de carburant pour alimenter une turbomachine d'aéronef, procédé d'alimentation d'une turbomachine**

#### **Domaine technique**

- [0001] La présente invention concerne le domaine des aéronefs comportant des turbomachines alimentées par du carburant stocké dans un réservoir cryogénique.
- [0002] Il est connu de stocker du carburant, en particulier de l'hydrogène, sous forme liquide pour limiter l'encombrement et la masse des réservoirs de l'aéronef. A titre d'exemple, le carburant est stocké à une température de l'ordre de -253 à -251°C (20 à 22 Kelvins) dans un réservoir cryogénique de l'aéronef.
- [0003] Afin de pouvoir être injecté dans la chambre de combustion d'une turbomachine, le carburant doit être conditionné, c'est-à-dire pressurisé et chauffé, afin de permettre une combustion optimale. Un conditionnement est par exemple nécessaire pour réduire le risque de givrage/solidification de la vapeur d'eau contenue dans l'air qui circule dans la turbomachine, en particulier, au niveau des injecteurs de carburant de la turbomachine.
- [0004] En référence à la [Fig.1], il est représenté un système de conditionnement SCAA selon l'art antérieur comprenant un circuit de carburant 100 relié en entrée à un réservoir cryogénique R et en sortie à la chambre de combustion d'une turbomachine M. De manière connue, le réservoir cryogénique R appartient à un référentiel de l'aéronef REF-A tandis que la turbomachine M appartient à un référentiel de la turbomachine REF-M. Un flux de carburant Q circulant d'amont en aval dans le circuit de carburant 100 traverse successivement une pompe mécanique 101 et un module de chauffage 102.
- [0005] La pompe mécanique 101 est configurée pour faire circuler le flux de carburant Q dans le circuit de carburant 100. Le module de chauffage 102 est configuré pour apporter des calories au flux de carburant Q afin de le réchauffer pour qu'il puisse être injecté dans la turbomachine M.
- [0006] En pratique, l'étape de chauffage de carburant nécessite de prélever des calories sur des sources chaudes de l'aéronef. A titre d'exemple, la chaleur générée par la turbomachine peut être utilisée (chaleur issue de l'huile de lubrification, calories en sortie de turbine, chaleur de la tuyère, etc.). La chaleur issue de l'aéronef peut également être utilisée (air issu de la cabine, chaleur issue de systèmes électriques ou électroniques, etc.).
- [0007] A ce titre, on connaît par exemple de la demande de brevet FR2005628A1, une ar-

chitecture, également représentée sur la [Fig.1], dans laquelle un fluide caloporteur F traverse un échangeur de chaleur EX dans lequel il extrait les calories des sources chaudes C disponibles à bord de l'aéronef et est ensuite acheminé via une boucle de circulation BC vers le module de chaleur 102, pour chauffer le carburant Q. Cette boucle de circulation BC du fluide caloporteur F permet d'éviter le risque de contamination entre le carburant et un oxydant dans un échangeur thermique par exemple.

[0008] Cependant une telle architecture nécessite l'ajout d'une pompe de recirculation PR qui augmente de manière importante la masse dans l'aéronef. De plus, l'architecture présente une inertie thermique élevée qui entraîne un chauffage long du carburant. La température du fluide caloporteur F dans la boucle de circulation BC doit également suivre une plage de variation prédéfinie. En effet, la température T en entrée du référentiel turbomachine REF-M doit être supérieure à une température minimale prédéterminée  $T_{min}$  pour éviter tout risque de givrage des sources chaudes C par le fluide caloporteur F. D'autre part, à l'entrée du référentiel de l'aéronef REF-A, c'est-à-dire en sortie du référentiel turbomachine REF-M, la température T doit être inférieure à une température maximale  $T_{max}$  prédéterminée pour respecter les règles du fabricant de l'aéronef afin de pouvoir acheminer en toute sécurité le fluide caloporteur F au plus près du réservoir R. Une telle limitation de la plage de températures entraîne une augmentation du débit du fluide caloporteur dans la boucle de circulation qui entraîne une augmentation du volume de circulation et donc l'utilisation de tuyauteries plus encombrantes et plus lourdes, ce qui n'est pas souhaitable dans un contexte aéronautique qui vise à réduire la masse des aéronefs.

[0009] L'invention vise ainsi à éliminer au moins certains de ces inconvénients en proposant un nouveau système de conditionnement de carburant permettant un chauffage qui soit efficace et fiable. Le système de conditionnement vise en particulier à limiter la masse et l'encombrement des tuyauteries de circulation des fluides, tout en s'assurant que la source chaude qui réchauffe le carburant ne givre pas.

## **PRESENTATION DE L'INVENTION**

[0010] L'invention concerne un système de conditionnement de carburant configuré pour alimenter une turbomachine d'aéronef à partir de carburant issu d'un réservoir cryogénique, le système de conditionnement étant défini dans un référentiel aéronef et un référentiel turbomachine, le réservoir cryogénique s'étendant dans le référentiel aéronef et la turbomachine s'étendant dans le référentiel turbomachine, le système de conditionnement comprenant :

- un circuit de carburant relié en entrée au réservoir cryogénique et en sortie à la turbomachine, un flux de carburant principal circulant d'amont en aval dans le circuit de carburant,

- au moins une première pompe mécanique montée sur le circuit de carburant dans le référentiel aéronef, la première pompe étant configurée pour élever la pression du flux de carburant principal dans le circuit de carburant jusqu'à une première pression,,
- au moins un premier échangeur de chaleur monté en aval de la première pompe mécanique, le premier échangeur de chaleur étant configuré pour chauffer le flux de carburant principal jusqu'à une température de circulation, le premier échangeur de chaleur étant monté dans le référentiel aéronef, le premier échangeur de chaleur comprenant une entrée de carburant,
- au moins une deuxième pompe mécanique, montée sur le circuit de carburant entre la première pompe mécanique et le premier échangeur de chaleur, la deuxième pompe mécanique étant configurée pour faire circuler le flux de carburant principal depuis le réservoir cryogénique d'amont en aval dans le circuit de carburant, la deuxième pompe mécanique étant configurée pour élever la pression du flux de carburant principal dans le circuit de carburant jusqu'à une deuxième pression supérieure à la première pression,
- au moins un deuxième échangeur de chaleur configuré pour chauffer le flux de carburant principal jusqu'à au moins une température d'injection, la température d'injection étant supérieure à la température de circulation, le deuxième échangeur de chaleur étant monté dans le référentiel turbomachine.

[0011] Le système de conditionnement est remarquable en ce qu'il comprend une vanne de distribution montée sur le circuit de carburant en aval du premier échangeur de chaleur dans le référentiel turbomachine, la vanne de distribution étant configurée pour diviser le circuit de carburant en :

- une branche d'alimentation montée entre la vanne de distribution et la turbomachine, et
- une branche de recirculation montée entre la vanne de distribution et l'entrée de carburant du premier échangeur de chaleur via ledit premier échangeur de chaleur,
- la vanne de distribution étant configurée pour diviser le flux de carburant principal en un flux de carburant direct configuré pour circuler dans la branche d'alimentation et alimenter la turbomachine, et un flux de carburant recirculé, configuré pour circuler dans la branche de recirculation de manière à réchauffer le flux de carburant principal dans le premier échangeur de chaleur jusqu'à la température de circulation au moyen du flux de carburant recirculé à une température supérieure ou égale à la température d'injection.

[0012] Le système de conditionnement selon l'invention permet avantageusement de réchauffer le flux de carburant principal à partir d'une partie de ce même flux de

carburant. Plus précisément, grâce à la vanne de distribution, le système de conditionnement selon l'invention permet de ne recirculer qu'une fraction du flux de carburant chauffé par le premier échangeur de chaleur, tout en permettant à une deuxième partie du flux de carburant d'être directement acheminée vers la turbomachine. Le flux de carburant à l'état liquide en sortie du réservoir cryogénique peut être réchauffé dans le référentiel aéronef avant d'être acheminé vers la turbomachine, ce qui permet de s'affranchir de l'installation de conduites de circulation de carburant particulières entre le référentiel aéronef et le référentiel turbomachine qui nécessiteraient une isolation spécifique pour faire circuler un flux de carburant cryogénique.

- [0013] La première pompe mécanique permet d'élever la pression du flux de carburant suffisamment pour que celui-ci subisse un sous-refroidissement lui permettant avantageusement de ne pas être à la saturation liquide en entrée de la deuxième pompe mécanique, comme cela était le cas en sortie de réservoir, ce qui permet d'éviter tout risque d'endommagement de la deuxième pompe mécanique, correspondant à la pompe principale.
- [0014] Dans une forme de réalisation, la vanne de distribution est montée en aval du deuxième échangeur de chaleur pour permettre en sortie de la vanne de distribution à la fois au flux de carburant recirculé d'être directement acheminé pour réchauffer le flux de carburant principal et au flux de carburant direct d'être directement acheminé vers la turbomachine.
- [0015] De manière alternative, la vanne de distribution est montée directement en aval du premier échangeur de chaleur, en particulier, en amont du deuxième échangeur de chaleur. Une telle forme de réalisation permet avantageusement de régler les températures dans la branche d'alimentation et dans la branche de recirculation de manière indépendante.
- [0016] De manière préférée, le flux de carburant direct circulant dans la branche d'alimentation présentant un premier débit, le flux de carburant recirculé circulant dans la branche de recirculation présente un deuxième débit compris entre 5% et 25% du premier débit du flux de carburant direct. De manière avantageuse, une grande partie du flux de carburant est directement acheminée vers la turbomachine pour l'alimenter, ce qui permet un rendement efficace du système de conditionnement, tout en permettant d'éviter l'utilisation de longues conduites cryogéniques entre le référentiel aéronef et le référentiel moteur.
- [0017] Dans une forme de réalisation préférée, la première pression du flux de carburant permettant une élévation de la température dudit flux de carburant jusqu'à une température primaire, le flux de carburant ayant une température de saturation à la première pression, la température primaire est inférieure à la température de saturation à la première pression. Une telle température à une même pression permet un sous-

refroidissement du flux de carburant qui est comprimé, ce qui permet de s'assurer que le carburant est à l'état liquide en sortie de la pompe mécanique. Grâce à une telle forme de réalisation, le mélange du flux de carburant principal avec le flux de carburant recirculé est à l'état liquide permettant avantageusement de limiter tout risque d'endommagement de la deuxième pompe mécanique.

- [0018] Dans une forme de réalisation, le système de conditionnement comprend un troisième échangeur de chaleur monté sur la branche de recirculation entre la vanne de redistribution et le premier échangeur de chaleur, de manière à augmenter la température du flux de carburant recirculé au-delà de la température d'injection, le troisième échangeur de chaleur étant monté dans le référentiel turbomachine.
- [0019] Dans une forme de réalisation, le système de conditionnement comprend une vanne de détente montée sur la branche de recirculation entre le premier échangeur de chaleur et la première pompe mécanique, de manière à ce que le flux de carburant recirculé circulant dans la branche de recirculation présente une pression similaire à la pression du flux de carburant sur le circuit de carburant entre la première pompe mécanique et le premier échangeur de chaleur. La vanne de détente permet de détendre le flux de carburant jusqu'à la première pression de sortie de la première pompe mécanique de manière à pouvoir mélanger le flux de carburant recirculé avec le flux de carburant principal issu du réservoir cryogénique, le flux de carburant recirculé étant liquide.
- [0020] De manière préférée, la vanne de détente est une vanne à détente Joule-Thomson isenthalpique.
- [0021] Dans une forme de réalisation, le circuit de carburant entre le premier échangeur de chaleur et le deuxième échangeur de chaleur comprend un premier conduit de circulation du flux de carburant principal et un deuxième conduit de circulation du flux de carburant recirculé, le premier conduit et le deuxième conduit se présentant chacun sous la forme d'un cylindre, le premier conduit et le deuxième conduit étant concentriques, le deuxième conduit s'étend radialement extérieurement au premier conduit, de manière à réchauffer le flux de carburant principal en sortie du premier échangeur de chaleur par le flux de carburant recirculé.
- [0022] Une telle tuyauterie double parois permet avantageusement des échanges thermiques optimaux entre le flux de carburant principal froid et le flux de carburant recirculé chaud. En outre, une configuration tubulaire double parois permet de s'affranchir d'un risque de fuite du flux de carburant froid. En cas d'endommagement du circuit de carburant, le flux de carburant froid circulant dans le premier conduit se retrouve dans le deuxième conduit.
- [0023] Une tuyauterie double parois permet également de réduire la taille du premier échangeur de chaleur en continuant le réchauffement du flux de carburant principal après sa sortie du premier échangeur de chaleur. Dans une forme de réalisation, une

telle configuration permet de limiter l'utilisation du premier échangeur de chaleur pendant certaines phases du vol, pendant lesquelles le besoin en carburant est moins importante, par exemple en phase de ralentissement de l'aéronef.

- [0024] De manière préférée, le flux de carburant principal dans le premier conduit et le flux de carburant recirculé dans le deuxième conduit circulent suivant des sens de courant opposés.
- [0025] De préférence, les surfaces du premier conduit, interne au deuxième conduit, comprennent des rainures ou des ailettes pour favoriser les échanges thermiques entre les deux flux de carburant.
- [0026] Dans une forme de réalisation, la paroi externe du deuxième conduit comporte une isolation multicouche, de manière à minimiser les pertes thermiques vers l'ambient.
- [0027] Dans une forme de réalisation, le circuit de carburant comprend un troisième conduit, le troisième conduit étant monté radialement extérieurement au deuxième conduit de manière à permettre la détection d'une fuite du flux de carburant recirculé et/ou du flux de carburant principal.
- [0028] Dans une forme de réalisation, le circuit de carburant comprend un conduit intermédiaire, le conduit intermédiaire étant monté entre le premier conduit et le deuxième conduit, le conduit intermédiaire étant sensiblement sous vide, de manière à permettre la détection de fuites du flux de carburant initial et/ou du flux de carburant recirculé.
- [0029] De préférence, les surfaces d'échanges entre le premier conduit, respectivement le deuxième conduit, et le conduit intermédiaire comprennent des ailettes, permettant avantageusement de détecter facilement une fuite entre les deux flux tout en assurant un échange thermique entre le flux de carburant chaud et le flux de carburant froid.
- [0030] Dans une forme de réalisation, le système de conditionnement comprend une troisième pompe mécanique, montée sur la branche de recirculation, la troisième pompe étant configurée pour faire circuler le flux de carburant recirculé dans la branche de recirculation depuis la vanne de distribution jusqu'au le circuit de carburant. Une telle troisième pompe mécanique permet de réinjecter le flux de carburant recirculé dans le circuit de carburant en aval de la deuxième pompe.
- [0031] L'invention porte également sur un aéronef comprenant un réservoir cryogénique, une turbomachine et un système de conditionnement tel que décrit précédemment.
- [0032] Enfin, l'invention concerne un procédé d'alimentation en carburant d'une turbomachine d'aéronef à partir de carburant issu d'un réservoir cryogénique au moyen d'un système de conditionnement tel que décrit précédemment, un flux de carburant circulant d'amont en aval dans le circuit de carburant reliant en entrée le réservoir cryogénique et en sortie la turbomachine, le procédé comprenant des étapes consistant à :
- Chauffer le flux de carburant principal, dans le premier échangeur de chaleur



- dans le référentiel aéronef, jusqu'à au moins la température de circulation,
- Acheminer le flux de carburant principal vers le référentiel turbomachine,
  - Diviser le flux de carburant principal en un flux de carburant direct et un flux de carburant recirculé,
  - Diriger le flux de carburant recirculé vers le premier échangeur de chaleur, de manière à ce que le premier échangeur de chaleur prélève des calories dans le flux de carburant recirculé ayant au moins la température d'injection pour réchauffer le flux de carburant principal jusqu'à la température de circulation.

## **PRESENTATION DES FIGURES**

- [0033] L'invention sera mieux comprise à la lecture de la description qui va suivre, donnée à titre d'exemple, et se référant aux figures suivantes, données à titre d'exemples non limitatifs, dans lesquelles des références identiques sont données à des objets semblables.
- [0034] La [Fig.1] est une représentation schématique d'un système de conditionnement selon l'art antérieur.
- [0035] La [Fig.2] est une représentation schématique d'un système de conditionnement selon une forme de réalisation de l'invention.
- [0036] La [Fig.3] est une représentation schématique d'un système de conditionnement selon une deuxième forme de réalisation de l'invention.
- [0037] La [Fig.4] est une représentation schématique d'un système de conditionnement comprenant un circuit de carburant comprenant une double paroi.
- [0038] La [Fig.5] est une vue en coupe du circuit de carburant à double paroi de la [Fig.4], selon une première forme de réalisation.
- [0039] La [Fig.6] est une vue en coupe du circuit de carburant à double paroi de la [Fig.4], selon une deuxième forme de réalisation.
- [0040] La [Fig.7] est une représentation schématique d'un système de conditionnement selon une troisième forme de réalisation de l'invention.
- [0041] La [Fig.8] est un schéma des étapes d'un procédé d'alimentation en carburant selon un mode de mise en œuvre de l'invention.
- [0042] Il faut noter que les figures exposent l'invention de manière détaillée pour mettre en œuvre l'invention, lesdites figures pouvant bien entendu servir à mieux définir l'invention le cas échéant.

## **DESCRIPTION DETAILLEE DE L'INVENTION**

- [0043] En référence à la [Fig.2], il est représenté un système de conditionnement de carburant SC configuré pour alimenter une turbomachine M d'aéronef à partir de carburant Q issu d'un réservoir cryogénique R. La turbomachine M est configurée pour assurer la propulsion de l'aéronef, notamment, par entraînement d'au moins un organe

propulsif (non représenté sur la [Fig.2]). Dans cet exemple, le carburant Q est de l'hydrogène liquide mais l'invention s'applique à d'autres types de carburant, par exemple, du méthane liquide ou du gaz naturel liquéfié.

- [0044] Dans cet exemple, le carburant Q dans le réservoir cryogénique R est stocké à une température de l'ordre de  $-253$  à  $-251^{\circ}\text{C}$  ( $20$  à  $22$  Kelvins). A cette température, le flux de carburant Q est liquide.
- [0045] Le système de conditionnement SC est défini dans un référentiel aéronef REF-A et dans un référentiel turbomachine REF-M. Le réservoir cryogénique R s'étend dans le référentiel aéronef REF-A tandis que la turbomachine M s'étend dans le référentiel turbomachine REF-M.
- [0046] En référence à la [Fig.2], le système de conditionnement SC selon l'invention comprend un circuit de carburant 1 (trait continu sur la [Fig.2]) relié en entrée au réservoir cryogénique R et en sortie à la turbomachine M. Un flux de carburant Q circule d'amont en aval dans le circuit de carburant 1. Par la suite les termes « amont » et « aval » sont définis par rapport au sens de circulation du flux de carburant Q d'amont en aval.
- [0047] Selon l'invention, le système de conditionnement SC comporte une première pompe mécanique 21, de préférence haute pression. La première pompe mécanique 21 est de préférence montée dans le référentiel aéronef REF-A, c'est-à-dire au plus proche du réservoir cryogénique R.
- [0048] La première pompe mécanique 21 est configurée pour élever la pression du flux de carburant Q issu du réservoir cryogénique R dans le circuit de carburant 1 jusqu'à une première pression P1 permettant une élévation de la température du flux de carburant Q jusqu'à une température primaire T1. De préférence, le flux de carburant Q ayant une température de saturation Ts à la première pression P1, la température primaire T1 est inférieure à la température de saturation Ts à la première pression P1. Dans cet exemple dans lequel le carburant Q est de l'hydrogène liquide, la température de saturation Ts est comprise entre  $-253^{\circ}\text{C}$  ( $20\text{K}$ ) et  $-250^{\circ}\text{C}$  ( $23\text{K}$ ).
- [0049] La première pompe mécanique 21 permet ainsi un sous-refroidissement du flux de carburant Q, ce qui permet pour la première pression P1, de s'assurer que le flux de carburant Q ne soit pas à la saturation liquide, comme cela est le cas en sortie du réservoir cryogénique R. A titre d'exemple, en sortie de la première pompe mécanique 21, le flux de carburant Q est à une température de  $-251^{\circ}\text{C}$  ( $22,6\text{K}$ ) pour une pression de 5 bar. Pour une telle pression, la température de saturation Ts de l'hydrogène est de  $-246^{\circ}\text{C}$  ( $27\text{K}$ ). Ainsi la première pompe mécanique 21 permet de s'assurer que le carburant Q est à l'état liquide en sortie de la première pompe mécanique 21 et qu'aucune particule de vapeur ne risque d'entrer dans la deuxième pompe mécanique 22.

- [0050] De préférence, la première pompe mécanique 21 est une pompe adaptée pour accepter en entrée un mélange de carburant à la saturation liquide en sortie réservoir R.
- [0051] Selon l'invention, comme représenté sur la [Fig.2], le système de conditionnement SC comprend une deuxième pompe mécanique 22, montée dans le circuit de carburant 1 en aval de la première pompe mécanique 21. La deuxième pompe mécanique 22 correspond à la pompe principale du circuit de carburant 1 et est configurée pour faire circuler le flux de carburant Q d'amont en aval dans le circuit de carburant 1. La deuxième pompe mécanique 22 est configurée pour élever la pression du flux de carburant principal  $Q_p$  dans le circuit de carburant 1 jusqu'à une deuxième pression P2, supérieure à la première pression P1. Dans cet exemple, la deuxième pression P2 est comprise entre 8 à 60 bars.
- [0052] Toujours en référence à la [Fig.2], le système de conditionnement SC comprend un premier échangeur de chaleur 31, monté dans le circuit de carburant 1, configuré pour transmettre des calories au flux de carburant Q afin de le réchauffer pour permettre son injection de manière optimale dans la turbomachine M.
- [0053] Le premier échangeur de chaleur 31 est un échangeur de type carburant/carburant étant donné qu'il permet de chauffer un flux de carburant froid avec un flux de carburant chaud qui aura été préalablement réchauffé comme cela sera décrit plus en détails par la suite. Plus précisément, le premier échangeur de chaleur 31 est configuré pour réchauffer le flux de carburant Q au moyen d'un flux de carburant recirculé Q2 chauffé, comme cela sera décrit plus en détails par la suite. De préférence, dans le premier échangeur de chaleur 31, le flux de carburant Q et le flux de carburant recirculé Q2 circulent selon des sens de circulations opposés. Il va de soi que les flux pourraient circuler selon des sens de circulation similaires. L'utilisation d'un échangeur du type carburant/carburant permet avantageusement d'éviter tout risque de givrage/solidification d'un fluide caloporteur.
- [0054] Dans cet exemple, le premier échangeur de chaleur 31 est un échangeur de chaleur tubulaire ou à plaques. Les surfaces d'échange de chaleur dans le premier échangeur de chaleur 31 comportent, dans une forme de réalisation, des organes d'échange supplémentaires, tels que des ailettes par exemple, afin d'améliorer les performances aérodynamiques globales de l'échangeur de chaleur.
- [0055] De préférence, le premier échangeur de chaleur 31 est monté, dans le circuit de carburant 1, dans le référentiel aéronef REF-A, c'est-à-dire proche du réservoir cryogénique R, en aval de la première pompe mécanique 21. Le premier échangeur de chaleur 31 comprend une entrée de carburant 31E, représentée sur la [Fig.2].
- [0056] Le premier échangeur de chaleur 31 est configuré pour chauffer le flux de carburant Q jusqu'à une température de circulation  $T_c$ , supérieure à la température primaire T1 et à la température de vaporisation du carburant Q. Dans cet exemple, pour de

l'hydrogène, la température de circulation  $T_c$  est supérieure à  $-208^\circ\text{C}$  (65K), de préférence comprise entre  $-173$  et  $-123^\circ\text{C}$  (100 et 150K). Ainsi le flux de carburant  $Q$  en sortie (c'est-à-dire en aval) du premier échangeur de chaleur 31 est uniquement à l'état gazeux.

- [0057] Le premier échangeur de chaleur 31 permet, dans le référentiel aéronef REF-A, de réchauffer le flux de carburant  $Q$  avant que celui-ci ne circule jusqu'au référentiel turbomachine REF-M, ce qui permet de s'affranchir de l'utilisation de tuyauteries particulières qui comprendraient une isolation spécifique pour résister aux températures d'un carburant  $Q$  cryogénique, entre le premier échangeur de chaleur 31 (dans le référentiel aéronef REF-A) et le deuxième échangeur de chaleur 32 (monté dans le référentiel turbomachine REF-M).
- [0058] Le premier échangeur de chaleur 31 permet aussi de réduire la température du flux de carburant recirculé  $Q_2$  (comme cela sera décrit plus en détails par la suite) afin qu'il puisse atteindre le voisinage du réservoir  $R$  tout en respectant les préconisations de sécurité du fabricant d'aéronef qui impose une température de fluide inférieure à une température maximale prédéterminée  $T_{\text{max}}$ .
- [0059] Selon l'invention, le système de conditionnement  $SC$  comprend une vanne de distribution 4, montée dans le circuit de carburant 1 en aval du premier échangeur de chaleur 31, dans le référentiel turbomachine REF-M.
- [0060] Dans une première forme de réalisation, représentée sur la [Fig.2], la vanne de distribution 4 est montée en aval d'un deuxième échangeur de chaleur 32, qui sera décrit plus en détails par la suite. Dans une deuxième forme de réalisation, représentée sur la [Fig.3], la vanne de distribution 4 est montée sur le circuit de carburant 1 directement en aval du premier échangeur de chaleur 31.
- [0061] Par souci de clarté, le flux de carburant  $Q$  en amont de la vanne de distribution 4 sera désigné par la suite « flux de carburant principal  $Q_p$  ».
- [0062] Selon l'invention, la vanne de distribution 4 est configurée pour diviser le circuit de carburant 1 en une branche d'alimentation 11 montée entre la vanne de distribution 4 et la turbomachine  $M$  et une branche de recirculation 12 montée entre la vanne de distribution 4 et l'entrée de carburant 31E du premier échangeur de chaleur 31. Aussi, comme représenté sur la [Fig.2], la vanne de distribution 4 est configurée pour diviser le flux de carburant principal  $Q_p$  en :
- un flux de carburant direct  $Q_1$  configuré pour circuler dans la branche d'alimentation 11 et alimenter la turbomachine  $M$ , et
  - un flux de carburant recirculé  $Q_2$ , configuré pour circuler dans la branche de recirculation 12.
- [0063] Grâce à la vanne de distribution 4 et à la branche de recirculation 12, le flux de carburant principal  $Q_p$  est réchauffé dans le premier échangeur de chaleur 31 jusqu'à

la température de circulation  $T_c$  au moyen du flux de carburant recirculé  $Q_2$  dont la température aura été préalablement élevée, comme cela sera décrit plus en détails par la suite. Ainsi, seule une fraction du flux de carburant principal  $Q_p$  est redirigée, depuis le référentiel turbomachine REF-M vers le référentiel aéronef REF-A, vers le premier échangeur de chaleur 31, permettant au reste du flux de carburant principal  $Q_p$  d'être directement acheminé dans la turbomachine M.

[0064] Dans une forme de réalisation préférée, le flux de carburant direct  $Q_1$  présentant un premier débit  $d_1$  et le flux de carburant recirculé  $Q_2$  présentant un deuxième débit  $d_2$ , le deuxième débit  $d_2$  est compris entre 5% et 25% du premier débit  $d_1$  du flux de carburant direct  $Q_1$ .

[0065] De manière préférée, la branche de recirculation 12 débouche dans le circuit de carburant 1 entre les deux pompes mécaniques 21, 22.

[0066] Comme représenté sur les figures 2 et 3, le système de conditionnement SC selon l'invention comprend également un deuxième échangeur de chaleur 32, monté en aval du premier échangeur de chaleur 31, dans le référentiel turbomachine REF-M. Le deuxième échangeur de chaleur 32 est de préférence un échangeur de chaleur dans lequel circule un fluide caloporteur F pour apporter des calories au flux de carburant Q qui est à l'état gazeux. Le fluide caloporteur F ne présente ainsi pas de risque de givrage, étant donné que le flux de carburant Q est à l'état gazeux à une température supérieure à la température de vaporisation.

[0067] Dans cet exemple, le fluide caloporteur F peut être de différentes natures, par exemple, un gaz ou un liquide, en particulier, de l'air, de l'huile issue de la turbomachine M, des gaz chauds en sortie de turbine basse pression, du dioxyde de carbone ou de l'azote.

[0068] Dans une première forme de réalisation, en référence à la [Fig.2], le deuxième échangeur de chaleur 32 est monté sur le circuit de carburant 1 entre le premier échangeur de chaleur 31 et la vanne de distribution 4. Le deuxième échangeur de chaleur 32 est alors configuré pour chauffer le flux de carburant principal  $Q_p$  jusqu'à une température d'injection  $T_i$ , la température d'injection  $T_i$  étant supérieure à la température de circulation  $T_c$ . Dans cet exemple, la température d'injection  $T_i$  est comprise entre -73 et 127°C (200 et 400K). Le flux de carburant principal  $Q_p$  est configuré pour traverser la vanne de distribution 4 à la température d'injection  $T_i$ . En sortie de la vanne de distribution 4, le flux de carburant direct  $Q_1$ , alors à la température d'injection  $T_i$ , est configuré pour être acheminé directement dans la branche d'alimentation 11 pour être dirigé vers la turbomachine M. Le flux de carburant recirculé  $Q_2$ , également à la température d'injection  $T_i$ , est configuré pour être acheminé vers le premier échangeur de chaleur 31 via la branche de recirculation 12.

[0069] Dans une deuxième forme de réalisation, en référence à la [Fig.3], le deuxième

échangeur de chaleur 32 est monté sur la branche d'alimentation 11 du circuit d'alimentation 1. Le flux de carburant principal  $Q_p$  est configuré pour traverser le vanne de distribution 4 à la température de circulation  $T_c$ . En sortie de la vanne de distribution 4, le flux de carburant direct  $Q_1$ , alors à la température de circulation  $T_c$ , est configuré pour être acheminé, via la branche d'alimentation 11, dans le deuxième échangeur de chaleur 32, lui-même configuré pour chauffer le flux de carburant direct  $Q_1$  jusqu'à la température d'injection  $T_i$ . Le flux de carburant recirculé  $Q_2$ , à la température de circulation  $T_c$ , est configuré pour être acheminé dans la branche de recirculation 12.

- [0070] Une telle forme de réalisation permet avantageusement de régler la température dans la branche d'alimentation 11 et la température dans la branche de recirculation 12 de manière indépendante, ce qui est avantageux pour optimiser le système de conditionnement en fonction des conditions de fonctionnement.
- [0071] Dans cette forme de réalisation, toujours en référence à la [Fig.3], le système de conditionnement SC comprend, de préférence, un troisième échangeur de chaleur 33, monté sur la branche de recirculation 12 entre la vanne de distribution 4 et le premier échangeur de chaleur 31. Le troisième échangeur de chaleur 33 peut être monté soit dans le référentiel turbomachine REF-M, soit dans le référentiel aéronef REF-A.
- [0072] Le troisième échangeur de chaleur 33 est configuré pour réchauffer le flux de carburant recirculé  $Q_2$  jusqu'à une première température de recirculation  $Tr_1$ , supérieure ou égale à la température d'injection  $T_i$ , au moyen d'un fluide caloporteur F. Une telle première température de recirculation  $Tr_1$  permet de réchauffer efficacement le flux de carburant principal  $Q_p$  dans le premier échangeur de chaleur 31 en lui transférant suffisamment de calories pour qu'il chauffe jusqu'à la température de circulation  $T_c$  et qu'il soit uniquement à l'état gazeux en sortie du premier échangeur de chaleur 31. Dans cet exemple, la première température de recirculation  $Tr_1$  est comprise entre 77 et 227°C (350 et 500K).
- [0073] Après avoir traversé le premier échangeur de chaleur 31 et avoir transféré des calories au flux de carburant principal  $Q_p$ , le flux de carburant recirculé  $Q_2$  est configuré pour être refroidi jusqu'à une deuxième température de recirculation  $Tr_2$ . Dans cet exemple, la deuxième température de recirculation  $Tr_2$  est comprise entre -238 et -223 °C (35 et 50K). Le flux de carburant recirculé  $Q_2$  est configuré pour, en sortie du premier échangeur de chaleur 31, après avoir réchauffé le flux de carburant principal  $Q_p$ , être mélangé au flux de carburant principal  $Q_p$ , en amont du premier échangeur de chaleur 31, de manière à le réchauffer jusqu'à une température de mélange  $T_m$ , comme cela sera décrit plus en détails par la suite. De préférence, la température de mélange  $T_m$ , supérieure à la température primaire  $T_1$ , permet de s'assurer que le mélange entre le flux de carburant recirculé  $Q_2$  et le flux de carburant principal

$Q_p$  est à l'état liquide. Dans cet exemple, la température de mélange  $T_m$  est comprise entre  $-247$  et  $-238^\circ\text{C}$  (26 et 35K).

- [0074] Dans la forme de réalisation dans laquelle le deuxième échangeur de chaleur 32 est monté entre le premier échangeur de chaleur 31 et la vanne de distribution 4, comme représentée sur la [Fig.2], le système de conditionnement SC comprend également de préférence un troisième échangeur de chaleur 33 monté dans la branche de recirculation 12 entre la vanne de distribution 4 et le premier échangeur de chaleur 31. Le troisième échangeur de chaleur 33 est alors configuré pour réchauffer le flux de carburant recirculé  $Q_2$  à la température d'injection  $T_i$  jusqu'à la première température de recirculation  $Tr_1$ , supérieure à la température d'injection  $T_i$ .
- [0075] Dans une forme de réalisation préférée, comme représenté sur la [Fig.4], le système de conditionnement SC comprend une vanne de détente 5 montée dans la branche de recirculation 12, de préférence entre le premier échangeur de chaleur 31 et le circuit de carburant 1. La vanne de détente 5 permet de détendre le flux de carburant recirculé  $Q_2$  jusqu'à la première pression  $P_1$  de sortie de la première pompe mécanique 21, de manière à pouvoir mélanger le flux de carburant recirculé  $Q_2$  avec le flux de carburant principal  $Q_p$  issu du réservoir cryogénique R. Le flux de carburant recirculé  $Q_2$  est ainsi à l'état liquide en sortie de la vanne de détente 5.
- [0076] De manière préférée, la vanne de détente 5 est une vanne à détente Joule-Thomson isenthalpique.
- [0077] Le circuit de carburant 1 comporte des conduits d'interface 10 permettant le passage d'un référentiel à un autre, comme illustré à la [Fig.3].
- [0078] Dans une forme de réalisation, en référence aux figures 4 à 6, un premier conduit d'interface 13 est formé par la conduite reliant le premier échangeur de chaleur 31 du référentiel aéronef REF-A à la vanne de distribution 4 du référentiel turbomachine REF-M. Un deuxième conduit d'interface 14 est formé par la conduite reliant le troisième échangeur de chaleur 33 du référentiel turbomachine REF-M au premier échangeur de chaleur 31 du référentiel aéronef REF-A.
- [0079] De préférence, le premier conduit d'interface 13 et le deuxième conduit d'interface 14 se présentent chacun sous la forme d'un cylindre et sont concentriques, comme représentés sur les figures 5 et 6. De préférence encore, le deuxième conduit 14, annulaire, s'étend radialement extérieurement au premier conduit 13, de manière à former une tuyauterie double parois et réchauffer le flux de carburant principal  $Q_p$  en aval du premier échangeur de chaleur 31, jusqu'à la vanne de distribution 4 (ou jusqu'au deuxième échangeur de chaleur 32, suivant leurs positionnements), par le flux de carburant recirculé  $Q_2$ .
- [0080] De manière préférée, comme représenté sur la [Fig.4], le flux de carburant principal  $Q_p$  et le flux de carburant recirculé  $Q_2$  circulent dans les conduits suivant des sens de

circulation opposés.

- [0081] Dans une forme de réalisation, la surface commune entre les deux conduits 13, 14 comprend des rainures ou des ailettes (non représentées) pour favoriser les échanges thermiques entre les deux flux de carburant  $Q_p$ ,  $Q_2$ .
- [0082] Dans une forme de réalisation, la paroi externe du deuxième conduit 14 comporte une isolation multicouche pour minimiser les pertes thermiques.
- [0083] Dans une forme de réalisation, en référence à la [Fig.6], le circuit de carburant 1 comprend un troisième conduit 15, monté radialement extérieurement au deuxième conduit 14. De préférence, le troisième conduit 15 est configuré pour être placé sous vide et pour détecter un changement de pression, de manière à détecter une fuite du flux de carburant recirculé  $Q_2$  et/ou du flux de carburant principal  $Q_p$ .
- [0084] Dans une forme de réalisation, le circuit de carburant 1 comprend un conduit intermédiaire 16, monté entre le premier conduit 13 et le deuxième conduit 14. Le conduit intermédiaire 16 est de préférence placé sous vide, de manière à permettre la détection d'une fuite du flux de carburant principal  $Q_p$  et/ou du flux de carburant recirculé  $Q_2$ . De préférence, les surfaces d'échange entre le premier conduit 13, respectivement le deuxième conduit 14, et le conduit intermédiaire 16 comprennent des ailettes (non représentées), de manière à permettre de manière simple la détection d'une fuite entre les deux flux  $Q_p$ ,  $Q_2$  tout en assurant un échange thermique entre le flux de carburant recirculé  $Q_2$  chaud et le flux de carburant principal  $Q_p$  froid.
- [0085] Dans une forme de réalisation, le système de conditionnement SC comprend un échangeur haute pression (non représenté), monté dans le circuit de carburant 1 directement en aval du premier module de chaleur 31. De préférence, l'échangeur haute pression est monté dans le référentiel aéronef REF-A, de manière à récupérer la chaleur de l'aéronef, par exemple l'air en sortie cabine, les rejets thermiques issus de composants électriques et électroniques à bord, etc. L'échangeur de chaleur haute pression permet d'optimiser l'utilisation des sources de chaleur présentes à bord de l'aéronef.
- [0086] Selon une variante de l'invention, le système de conditionnement SC comprend une vanne de recirculation (non représentée), montée dans le circuit de carburant 1. Dans une forme de réalisation, la vanne de recirculation est montée en aval du réservoir cryogénique R et permet de recirculer le flux de carburant Q dans le réservoir cryogénique R, par exemple en cas de débit faible. En effet, un débit faible peut entraîner une instabilité de la première pompe mécanique 31 qui n'est pas souhaitable. De manière analogue, la vanne de recirculation peut être montée de manière à permettre une recirculation du flux de carburant Q dans la deuxième pompe mécanique 22. Le débit du flux de carburant Q est ainsi plus élevé.
- [0087] Dans une forme de réalisation, en référence à la [Fig.7], le système de condi-



tionnement SC comprend une troisième pompe mécanique 23 montée dans le branche de recirculation 12 entre le premier échangeur de chaleur 31 et le circuit de carburant 1. La troisième pompe mécanique permet de s'assurer de la circulation du flux de carburant recirculé Q2 dans le branche de recirculation 12 et de son mélange avec le flux de carburant principal Qp, même à bas débit. Dans cette forme de réalisation, la branche de recirculation 12 débouche de préférence, dans le circuit de carburant 1 entre la deuxième pompe mécanique 22 et le premier échangeur de chaleur 31. De manière préférée, le flux de carburant recirculé Q2 est ainsi configuré pour être en sortie de la troisième pompe mécanique 33 à la pression P2 correspondant à la pression du flux de carburant principal Qp en sortie de la deuxième pompe mécanique 22 sur le circuit de carburant 1.

[0088] Il va dorénavant être présenté un procédé d'alimentation en carburant d'une turbomachine M selon un mode de mise en œuvre de l'invention, en référence à la [Fig.2] et à la [Fig.8]. Dans cet exemple, la première pompe mécanique 21 permet au flux de carburant Q d'être entièrement à l'état liquide en entrée de la deuxième pompe mécanique 22. La deuxième pompe mécanique 22 fait circuler le flux de carburant Q du réservoir cryogénique R dans le circuit de carburant 1 jusqu'à la turbomachine M. Dans cet exemple de mise en œuvre, le carburant Q est du dihydrogène et est stocké à l'état liquide dans le réservoir cryogénique R. Le carburant Q est initialement à une température comprise entre -248 et -243 °C (entre 25 et 30 K). Le fluide caloporteur F circulant dans le deuxième échangeur de chaleur 32 et le troisième échangeur de chaleur 33 est de l'azote.

[0089] Le procédé comprend une première étape E1 de chauffage du flux de carburant principal Qp dans le premier échangeur de chaleur 31, jusqu'à au moins la température de circulation Tc, dans cet exemple comprise entre -173°C (100K) et -123°C (150K). Un tel chauffage est réalisé dans le référentiel aéronef REF-A, au plus proche du réservoir cryogénique R.

[0090] Le flux de carburant principal Qp est à l'état gazeux en aval du premier échangeur de chaleur 31 et circule alors, dans une deuxième étape E2, dans le premier conduit d'interface 13 du circuit de carburant 1, depuis le référentiel aéronef REF-A jusqu'au référentiel turbomachine REF-M.

[0091] Le flux de carburant principal Qp est ensuite, dans cet exemple, chauffé dans le deuxième échangeur de chaleur 32 par le fluide caloporteur F, jusqu'à la température d'injection Ti, dans cet exemple comprise entre -23°C (250K) et 27°C (300K).

[0092] En sortie du deuxième échangeur de chaleur 32, le flux de carburant principal Qp à la température d'injection Ti traverse alors la vanne de distribution 4 et est divisé, dans une étape E3, en un flux de carburant direct Q1 et un flux de carburant recirculé Q2.

[0093] Dans une quatrième étape E4, le flux de carburant direct Q1 est acheminé via la

branche d'alimentation 11 jusqu'à la turbomachine M pour l'alimenter. Dans cette même étape, le flux de carburant recirculé Q2 circule dans la branche de recirculation 12 et traverse, dans cet exemple, le troisième échangeur de chaleur 33 pour être chauffé jusqu'à la première température de recirculation  $Tr_1$ , dans cet exemple supérieure à la température d'injection  $T_i$  et comprise entre  $77^\circ\text{C}$  (350K) et  $227^\circ\text{C}$  (500K). Le flux de carburant recirculé Q2 est ensuite acheminé, via la branche de recirculation 12, jusqu'au référentiel aéronef REF-A, où il est introduit dans le premier échangeur de chaleur 31, dans une étape E5, pour réchauffer le flux de carburant principal Qp jusqu'à la température de circulation  $T_c$ .

[0094] Le flux de carburant recirculé Q2, dont la température en sortie du premier échangeur de chaleur 31 a baissé jusqu'à la deuxième température de recirculation  $Tr_2$  (dans cet exemple comprise entre  $-238^\circ\text{C}$  (35K) et  $-223^\circ\text{C}$  (50K)) est alors acheminé, dans une étape E6, en amont du premier échangeur de chaleur 31 pour être mélangé avec le flux de carburant principal Qp. Le mélange de flux de carburant principal Qp et de flux de carburant recirculé Q2, à la température de mélange  $T_m$  comprise, dans cet exemple, entre  $-247^\circ\text{C}$  (26K) et  $-238^\circ\text{C}$  (35K), est alors introduit dans le premier échangeur de chaleur 31, pour être chauffé jusqu'à la température de circulation  $T_c$ .

[0095] Le procédé d'alimentation permet de chauffer le flux de carburant principal au moyen d'une fraction du flux de carburant chauffé à la température d'injection. Le premier échangeur de chaleur monté dans le référentiel aéronef permet de s'assurer que le flux de carburant est à une température suffisante pour être à l'état gazeux, ce qui permet de s'affranchir de tuyauteries comprenant une isolation spécifique.

## Revendications

[Revendication 1]

Système de conditionnement (SC) de carburant configuré pour alimenter une turbomachine (M) d'aéronef à partir de carburant (Q) issu d'un réservoir cryogénique (R), le système de conditionnement (SC) étant défini dans un référentiel aéronef (REF-A) et un référentiel turbomachine (REF-M), le réservoir cryogénique (R) s'étendant dans le référentiel aéronef (REF-A) et la turbomachine (M) s'étendant dans le référentiel turbomachine (REF-M), le système de conditionnement (SC) comprenant :

- un circuit de carburant (1) relié en entrée au réservoir cryogénique (R) et en sortie à la turbomachine (M), un flux de carburant principal (Qp) circulant d'amont en aval dans le circuit de carburant (1),
- au moins une première pompe mécanique (21) montée sur le circuit de carburant (1) dans le référentiel aéronef (REF-A), la première pompe (21) étant configurée pour élever la pression du flux de carburant principal (Qp) dans le circuit de carburant (1) jusqu'à une première pression (P1),
- au moins un premier échangeur de chaleur (31) monté en aval de la première pompe mécanique (21), le premier échangeur de chaleur (31) étant configuré pour chauffer le flux de carburant principal (Qp) jusqu'à une température de circulation (Tc), le premier échangeur de chaleur (31) étant monté dans le référentiel aéronef (REF-A), le premier échangeur de chaleur (31) comprenant une entrée de carburant (31E),
- au moins une deuxième pompe mécanique (22), montée sur le circuit de carburant (1) entre la première pompe mécanique (21) et le premier échangeur de chaleur (31), la deuxième pompe mécanique (22) étant configurée pour faire circuler le flux de carburant principal (Qp) depuis le réservoir cryogénique (R) d'amont en aval dans le circuit de carburant (1), la deuxième pompe mécanique (22) étant configurée pour élever la pression du flux de carburant principal (Qp) dans le circuit de carburant (1) jusqu'à une deuxième pression (P2) supérieure à la première pression (P1),
- au moins un deuxième échangeur de chaleur (32) configuré

pour chauffer le flux de carburant principal ( $Q_p$ ) jusqu'à au moins une température d'injection ( $T_i$ ), la température d'injection ( $T_i$ ) étant supérieure à la température de circulation ( $T_c$ ), le deuxième échangeur de chaleur (32) étant monté dans le référentiel turbomachine (REF-M),

- système de conditionnement (SC) caractérisé en ce qu'il comprend une vanne de distribution (4) montée sur le circuit de carburant (1) en aval du premier échangeur de chaleur (31) dans le référentiel turbomachine (REF-M), la vanne de distribution (4) étant configurée pour diviser le circuit de carburant (1) en :
  - une branche d'alimentation (11) montée entre la vanne de distribution (4) et la turbomachine (M), et
  - une branche de recirculation (12) montée entre la vanne de distribution (4) et l'entrée de carburant (31E) du premier échangeur de chaleur (31) via ledit premier échangeur de chaleur (31),
  - la vanne de distribution (4) étant configurée pour diviser le flux de carburant principal ( $Q_p$ ) en un flux de carburant direct ( $Q_1$ ) configuré pour circuler dans la branche d'alimentation (11) et alimenter la turbomachine (M), et un flux de carburant recirculé ( $Q_2$ ), configuré pour circuler dans la branche de recirculation (12) de manière à réchauffer le flux de carburant principal ( $Q_p$ ) dans le premier échangeur de chaleur (31), jusqu'à la température de circulation ( $T_c$ ) au moyen du flux de carburant recirculé ( $Q_2$ ) à une température supérieure ou égale à la température d'injection ( $T_i$ ).

[Revendication 2]      Système de conditionnement (SC) selon la revendication 1, dans lequel la vanne de distribution (4) est montée en aval du deuxième échangeur de chaleur (32).

[Revendication 3]      Système de conditionnement (SC) selon la revendication 1, dans lequel la vanne de distribution (4) est montée entre le premier échangeur de chaleur (31) et le deuxième échangeur de chaleur (32).

[Revendication 4]      Système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 3,

dans lequel, le flux de carburant direct (Q1) circulant dans la branche d'alimentation (11) présentant un premier débit (d1), le flux de carburant recirculé (Q2) circulant dans la branche de recirculation (12) présente un deuxième débit (d2) compris entre 5% et 25% du premier débit (d1) du flux de carburant direct (Q1).

[Revendication 5] Système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 4, dans lequel, la première pression (P1) du flux de carburant principal (Qp) permettant une élévation de la température dudit flux de carburant principal (Qp) jusqu'à une température primaire (T1), le flux de carburant (Q) ayant une température de saturation (Ts) à la première pression (P1), la température primaire (T1) est inférieure à la température de saturation (Ts) à la première pression (P1).

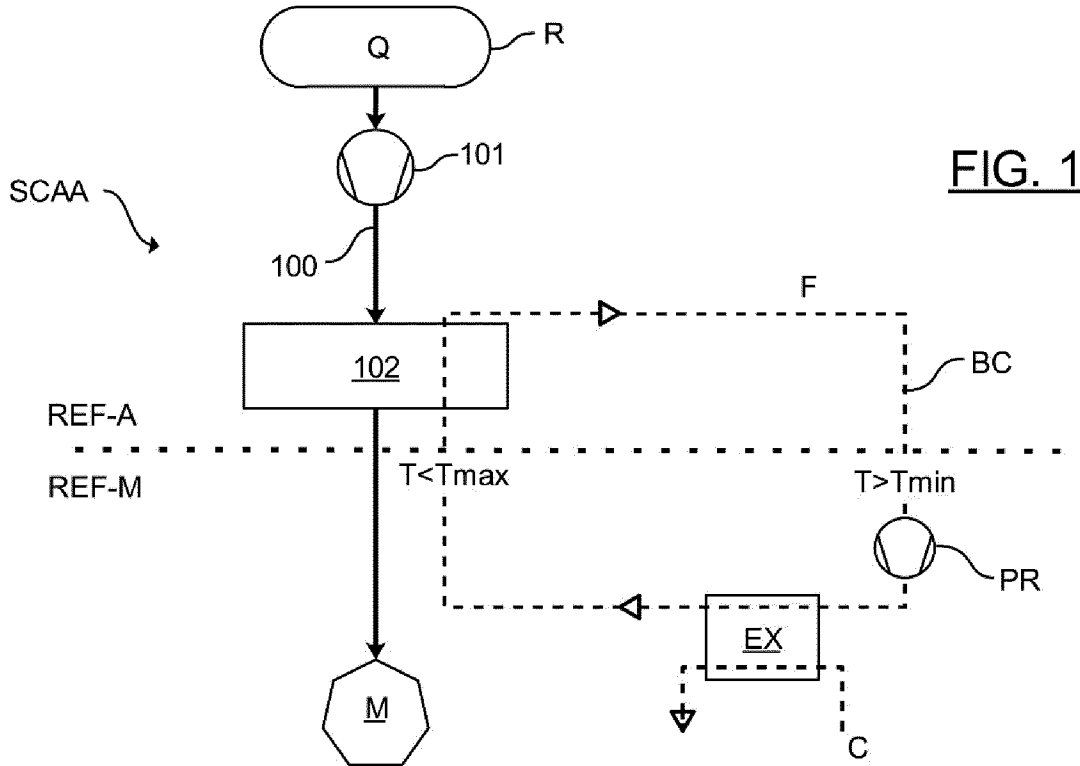
[Revendication 6] Système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 5, comprenant un troisième échangeur de chaleur (33) monté sur la branche de recirculation (12) entre la vanne de redistribution (4) et le premier échangeur de chaleur (31), de manière à augmenter la température du flux de carburant recirculé (Q2) au-delà de la température d'injection (Ti), le troisième échangeur de chaleur (33) étant monté dans le référentiel turbomachine (REF-M).

[Revendication 7] Système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 6, comprenant une vanne de détente (5) montée sur la branche de recirculation (12) entre le premier échangeur de chaleur (31) et la première pompe mécanique (21), de manière à ce que le flux de carburant recirculé (Q2) circulant dans la branche de recirculation (12) présente une pression similaire à la pression du flux de carburant (Q) sur le circuit de carburant (1) entre la première pompe mécanique (21) et le premier échangeur de chaleur (31).

[Revendication 8] Système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 7, dans lequel le circuit de carburant (1) entre le premier échangeur de chaleur (31) et le deuxième échangeur de chaleur (32) comprend un premier conduit (13) de circulation du flux de carburant principal (Qp) et un deuxième conduit (14) de circulation du flux de carburant recirculé (Q2), le premier conduit (13) et le deuxième conduit (14) se présentant chacun sous la forme d'un cylindre, le premier conduit (13) et le deuxième conduit (14) étant concentriques, le deuxième conduit (14) s'étend radialement extérieurement au premier conduit (13), de manière à réchauffer le flux de carburant principal (Qp) en sortie du premier échangeur de chaleur (31) par le flux de carburant recirculé (Q2).

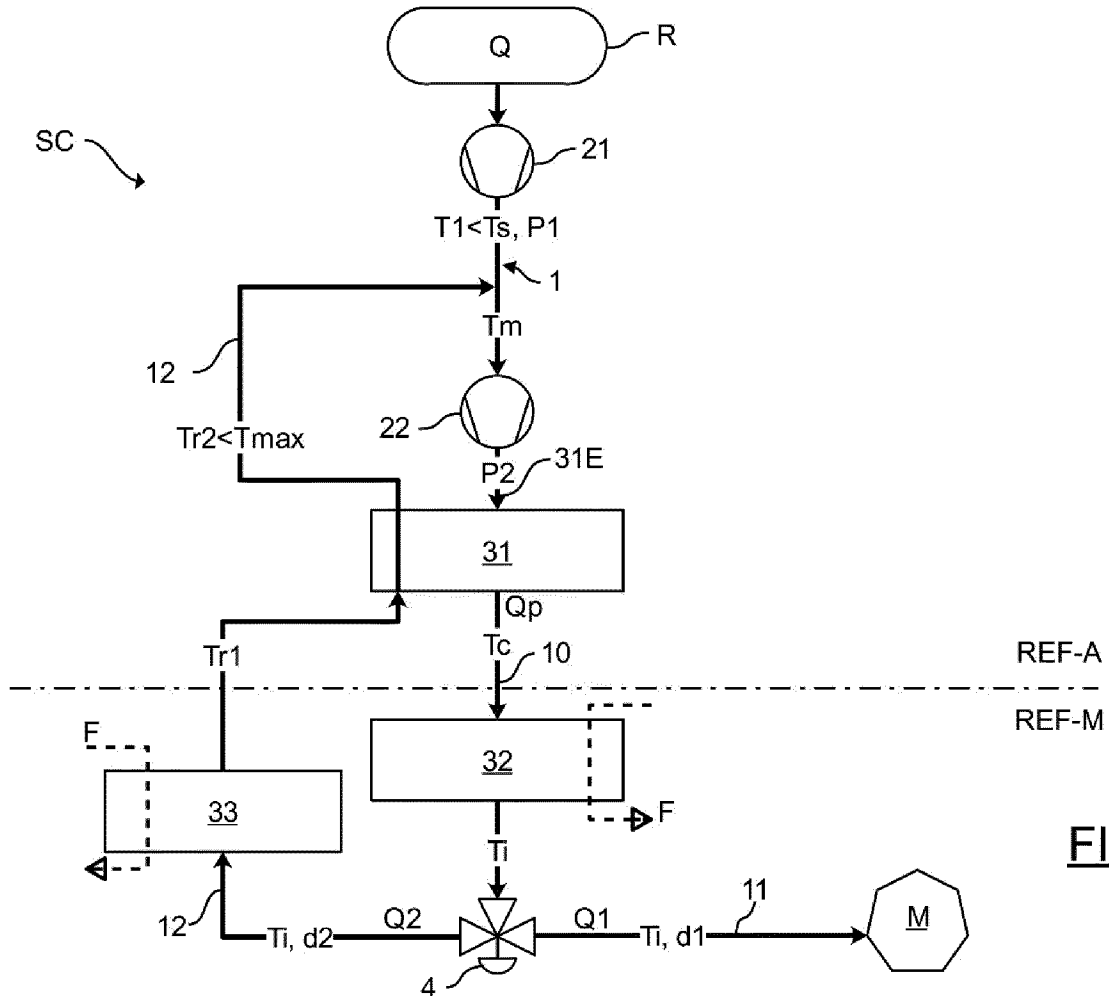
- [Revendication 9] Système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 8, comprenant une troisième pompe mécanique (23), montée sur la branche de recirculation 12, la troisième pompe (23) étant configurée pour faire circuler le flux de carburant recirculé (Q2) dans la branche de recirculation (12) depuis la vanne de distribution (4) jusqu'au le circuit de carburant (1).
- [Revendication 10] Aéronef comprenant un réservoir cryogénique, une turbomachine et un système de conditionnement selon l'une des revendications 1 à 9.
- [Revendication 11] Procédé d'alimentation en carburant d'une turbomachine (M) d'aéronef à partir de carburant (Q) issu d'un réservoir cryogénique (R) au moyen d'un système de conditionnement (SC) selon l'une des revendications 1 à 9, un flux de carburant (Q) circulant d'amont en aval dans le circuit de carburant (1) reliant en entrée le réservoir cryogénique (R) et en sortie la turbomachine (M), le procédé comprenant des étapes consistant à :
- Chauffer le flux de carburant principal (Qp), dans le premier échangeur de chaleur (31) dans le référentiel aéronef (REF-A), jusqu'à au moins la température de circulation (Tc),
  - Acheminer le flux de carburant principal (Qp) vers le référentiel turbomachine (REF-M),
  - Diviser le flux de carburant principal (Qp) en un flux de carburant direct (Q1) et un flux de carburant recirculé (Q2),
  - Diriger le flux de carburant recirculé (Q2) vers le premier échangeur de chaleur (31), de manière à ce que le premier échangeur de chaleur (31) prélève des calories dans le flux de carburant recirculé (Q2) ayant au moins la température d'injection (Ti) pour réchauffer le flux de carburant principal (Qp) jusqu'à la température de circulation (Tc).

[Fig. 1]



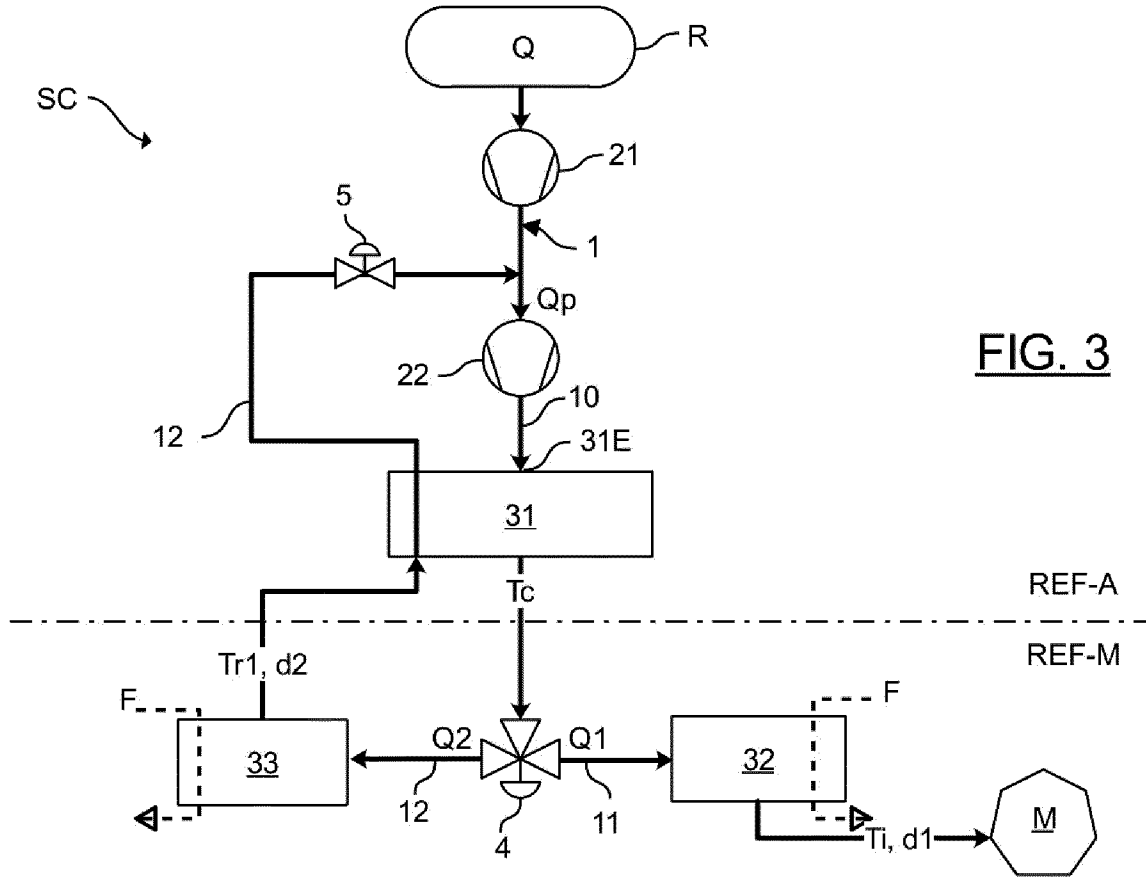
**FIG. 1**

[Fig. 2]



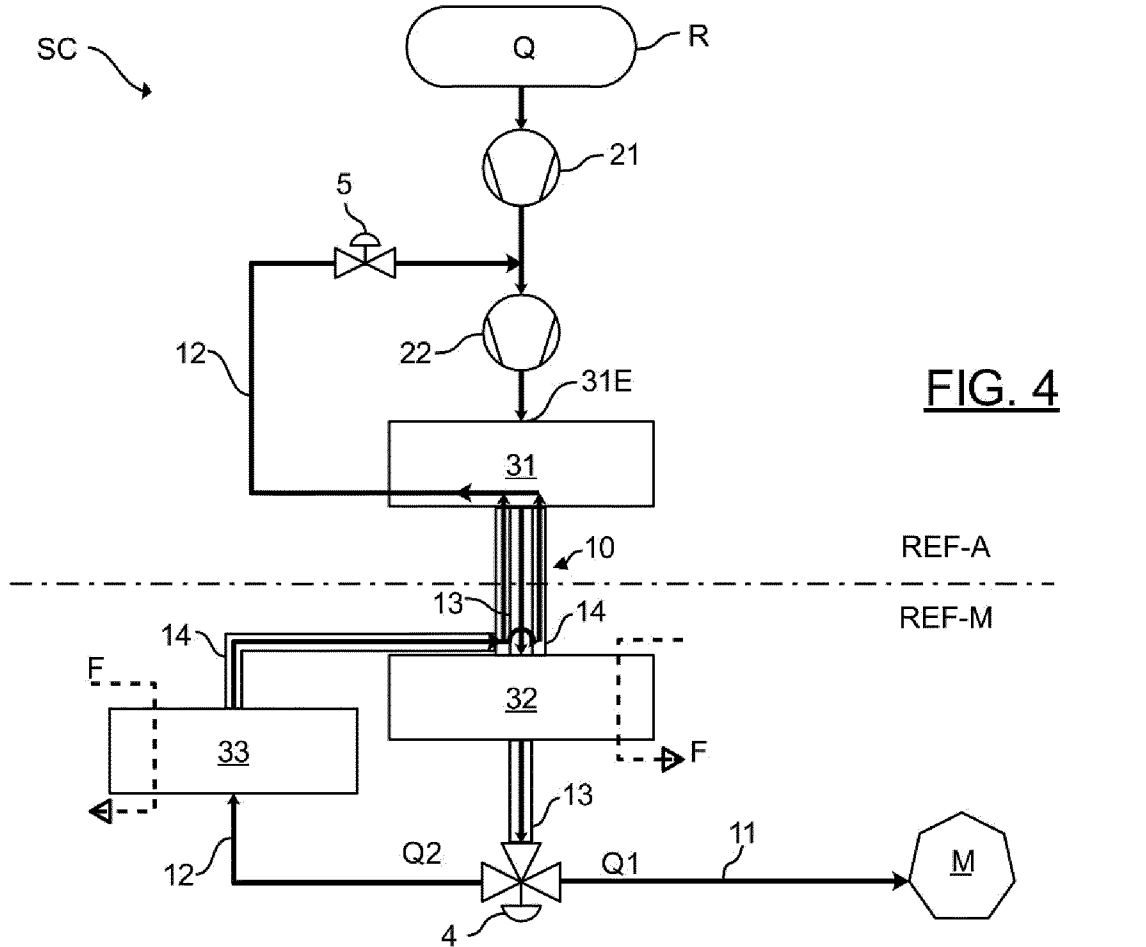
**FIG. 2**

[Fig. 3]



**FIG. 3**

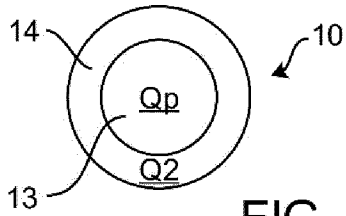
[Fig. 4]



**FIG. 4**

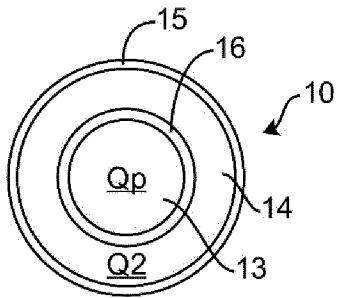


[Fig. 5]



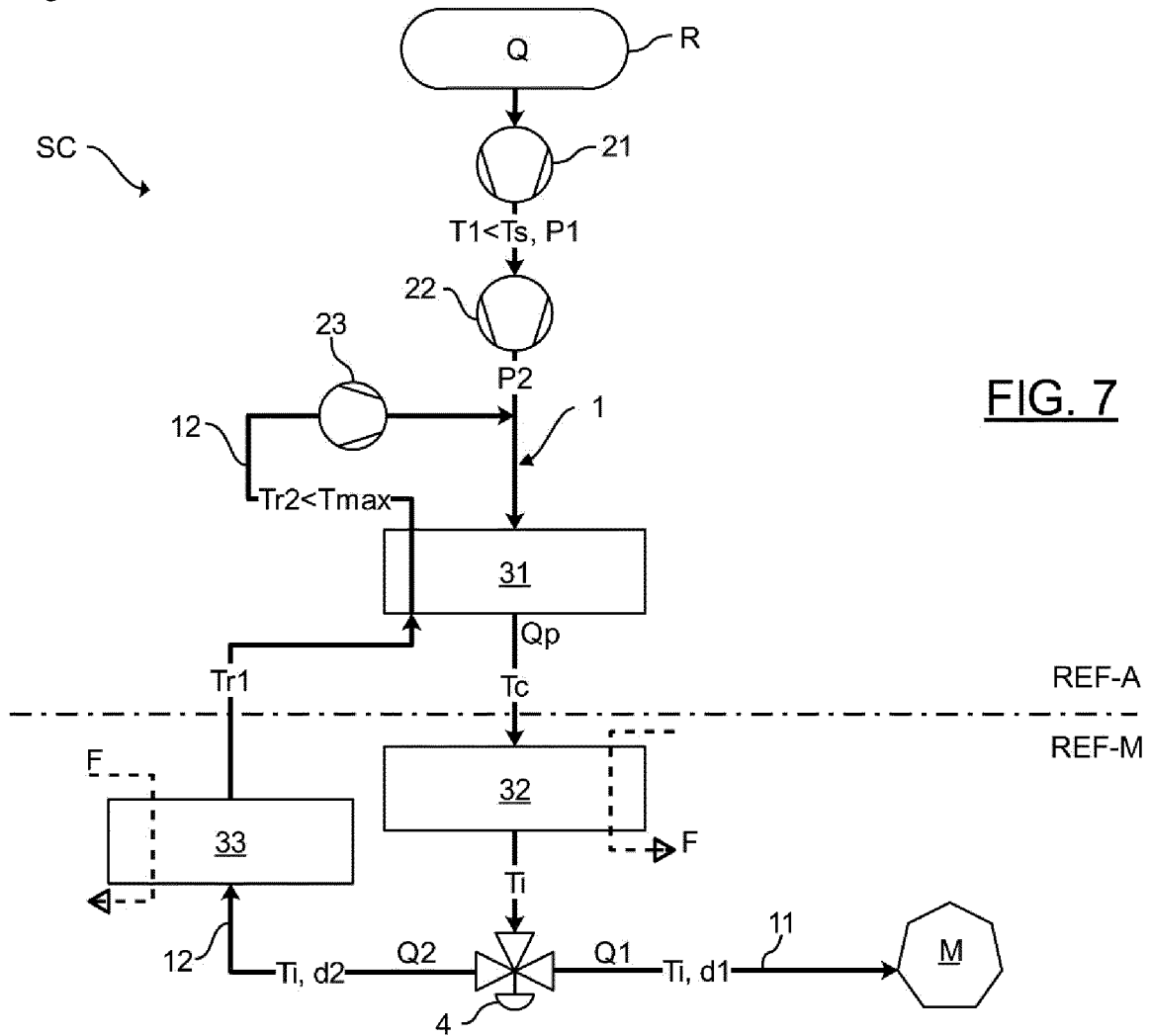
**FIG. 5**

[Fig. 6]



**FIG. 6**

[Fig. 7]



**FIG. 7**

[Fig. 8]

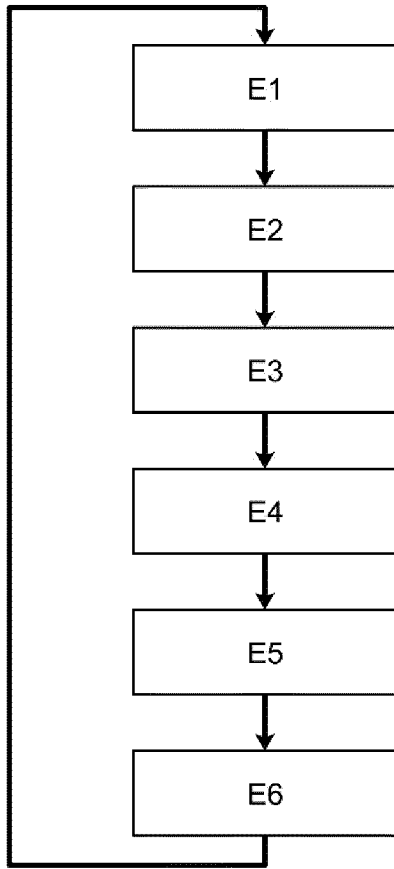


FIG. 8

## INTERNATIONAL SEARCH REPORT

International application No.

**PCT/EP2023/060727**

<b>A. CLASSIFICATION OF SUBJECT MATTER</b>		
<i>F02C 3/22</i> (2006.01)i; <i>F02C 7/16</i> (2006.01)i; <i>F02C 7/224</i> (2006.01)i; <i>F02C 7/22</i> (2006.01)i; <i>F02C 7/14</i> (2006.01)i; <i>F02C 7/236</i> (2006.01)i		
According to International Patent Classification (IPC) or to both national classification and IPC		
<b>B. FIELDS SEARCHED</b>		
Minimum documentation searched (classification system followed by classification symbols) F02C		
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		
<b>C. DOCUMENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT</b>		
Category*	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant passages	Relevant to claim No.
A	GB 1392783 A (TEXACO DEVELOPMENT CORP) 30 April 1975 (1975-04-30) page 1, line 84 - page 2, line 112 page 3, line 28 - line 53 page 3, line 124 - page 4, line 10 figures	1-3,10,11
A	FR 2503256 A1 (UNITED TECHNOLOGIES CORP [US]) 08 October 1982 (1982-10-08) page 7, line 16 - page 9, line 1 page 10, line 23 - page 11, line 16 page 12, line 7 - line 36 figures	1-3,10,11
A	US 4696156 A (BURR DONALD N [US] ET AL) 29 September 1987 (1987-09-29) column 4, line 36 - column 6, line 2 abstract; figures	1-3,10,11
<input checked="" type="checkbox"/> Further documents are listed in the continuation of Box C. <input checked="" type="checkbox"/> See patent family annex.		
<p>* Special categories of cited documents:</p> <p>“A” document defining the general state of the art which is not considered to be of particular relevance</p> <p>“E” earlier application or patent but published on or after the international filing date</p> <p>“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)</p> <p>“O” document referring to an oral disclosure, use, exhibition or other means</p> <p>“P” document published prior to the international filing date but later than the priority date claimed</p> <p>“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</p> <p>“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</p> <p>“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</p> <p>“&amp;” document member of the same patent family</p>		
Date of the actual completion of the international search <b>06 July 2023</b>		Date of mailing of the international search report <b>21 July 2023</b>
Name and mailing address of the ISA/EP <b>European Patent Office p.b. 5818, Patentlaan 2, 2280 HV Rijswijk Netherlands</b> Telephone No. (+31-70)340-2040 Facsimile No. (+31-70)340-3016		Authorized officer <b>O'Shea, Gearóid</b> Telephone No.



**INTERNATIONAL SEARCH REPORT**  
**Information on patent family members**

International application No.

**PCT/EP2023/060727**

Patent document cited in search report			Publication date (day/month/year)	Patent family member(s)	Publication date (day/month/year)
GB	1392783	A	30 April 1975	NONE	
FR	2503256	A1	08 October 1982	DE 3210198 A1	11 November 1982
				FR 2503256 A1	08 October 1982
				JP H0323728 B2	29 March 1991
				JP S57176323 A	29 October 1982
				US 4773212 A	27 September 1988
US	4696156	A	29 September 1987	CA 1273212 A	28 August 1990
				EP 0248762 A2	09 December 1987
				JP H0674753 B2	21 September 1994
				JP S62298626 A	25 December 1987
				US 4696156 A	29 September 1987
				US 4741152 A	03 May 1988
FR	3110938	A1	03 December 2021	CN 115768973 A	07 March 2023
				EP 4158169 A1	05 April 2023
				FR 3110938 A1	03 December 2021
				WO 2021240111 A1	02 December 2021

# RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Demande internationale n°  
**PCT/EP2023/060727**

<b>A. CLASSEMENT DE L'OBJET DE LA DEMANDE</b>		
INV. <b>F02C3/22</b>	<b>F02C7/16</b>	<b>F02C7/224</b>
<b>F02C7/236</b>	<b>F02C7/22</b>	<b>F02C7/14</b>
<b>ADD.</b>		
Selon la classification internationale des brevets (CIB) ou à la fois selon la classification nationale et la CIB		
<b>B. DOMAINES SUR LESQUELS LA RECHERCHE A PORTE</b>		
Documentation minimale consultée (système de classification suivi des symboles de classement) <b>F02C</b>		
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) <b>EPO-Internal, WPI Data</b>		
<b>C. DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS</b>		
Catégorie*	Identification des documents cités, avec, le cas échéant, l'indication des passages pertinents	no. des revendications visées
<b>A</b>	<b>GB 1 392 783 A (TEXACO DEVELOPMENT CORP)</b> <b>30 avril 1975 (1975-04-30)</b> <b>page 1, ligne 84 - page 2, ligne 112</b> <b>page 3, ligne 28 - ligne 53</b> <b>page 3, ligne 124 - page 4, ligne 10</b> <b>figures</b> <p style="text-align: center;">-----</p>	<b>1-3,10,</b> <b>11</b>
<b>A</b>	<b>FR 2 503 256 A1 (UNITED TECHNOLOGIES CORP [US])</b> <b>8 octobre 1982 (1982-10-08)</b> <b>page 7, ligne 16 - page 9, ligne 1</b> <b>page 10, ligne 23 - page 11, ligne 16</b> <b>page 12, ligne 7 - ligne 36</b> <b>figures</b> <p style="text-align: center;">-----</p>	<b>1-3,10,</b> <b>11</b>
<b>A</b>	<b>US 4 696 156 A (BURR DONALD N [US] ET AL)</b> <b>29 septembre 1987 (1987-09-29)</b> <b>colonne 4, ligne 36 - colonne 6, ligne 2</b> <b>abrégé; figures</b> <p style="text-align: center;">-----</p>	<b>1-3,10,</b> <b>11</b>
-/--		
<input checked="" type="checkbox"/> Voir la suite du cadre C pour la fin de la liste des documents	<input checked="" type="checkbox"/> 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	"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	
"E" document antérieur, mais publié à la date de dépôt international ou après cette date	"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	
"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)	"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	
"O" document se référant à une divulgation orale, à un usage, à une exposition ou tous autres moyens	"&" document qui fait partie de la même famille de brevets	
"P" document publié avant la date de dépôt international, mais postérieurement à la date de priorité revendiquée		
Date à laquelle la recherche internationale a été effectivement achevée	Date d'expédition du présent rapport de recherche internationale	
<b>6 juillet 2023</b>	<b>21/07/2023</b>	
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  <b>O'Shea, Gearóid</b>	

C(suite). DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS		
Catégorie*	Identification des documents cités, avec, le cas échéant, l'indication des passages pertinents	no. des revendications visées
<b>A</b>	<p><b>FR 3 110 938 A1 (SAFRAN [FR])</b>  <b>3 décembre 2021 (2021-12-03)</b>  <b> cité dans la demande</b>  <b>alinéa [0058] - alinéa [0062]</b>  <b>alinéa [0077] - alinéa [0078]</b>  <b>abrégé; figures 2-5</b>            -----</p>	<b>1, 10, 11</b>

# RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Renseignements relatifs aux membres de familles de brevets

Demande internationale n°

PCT/EP2023/060727

Document brevet cité au rapport de recherche		Date de publication	Membre(s) de la famille de brevet(s)	Date de publication
<b>GB 1392783</b>	<b>A</b>	<b>30-04-1975</b>	<b>AUCUN</b>	
-----				
<b>FR 2503256</b>	<b>A1</b>	<b>08-10-1982</b>	<b>DE 3210198 A1</b>	<b>11-11-1982</b>
			<b>FR 2503256 A1</b>	<b>08-10-1982</b>
			<b>JP H0323728 B2</b>	<b>29-03-1991</b>
			<b>JP S57176323 A</b>	<b>29-10-1982</b>
			<b>US 4773212 A</b>	<b>27-09-1988</b>
-----				
<b>US 4696156</b>	<b>A</b>	<b>29-09-1987</b>	<b>CA 1273212 A</b>	<b>28-08-1990</b>
			<b>EP 0248762 A2</b>	<b>09-12-1987</b>
			<b>JP H0674753 B2</b>	<b>21-09-1994</b>
			<b>JP S62298626 A</b>	<b>25-12-1987</b>
			<b>US 4696156 A</b>	<b>29-09-1987</b>
			<b>US 4741152 A</b>	<b>03-05-1988</b>
-----				
<b>FR 3110938</b>	<b>A1</b>	<b>03-12-2021</b>	<b>CN 115768973 A</b>	<b>07-03-2023</b>
			<b>EP 4158169 A1</b>	<b>05-04-2023</b>
			<b>FR 3110938 A1</b>	<b>03-12-2021</b>
			<b>WO 2021240111 A1</b>	<b>02-12-2021</b>
-----				