



(22) Date de dépôt/Filing Date: 2013/04/24

(41) Mise à la disp. pub./Open to Public Insp.: 2013/11/10

(45) Date de délivrance/Issue Date: 2020/04/21

(30) Priorité/Priority: 2012/05/10 (FR1254249)

(51) Cl.Int./Int.Cl. *B64D 37/00* (2006.01),
B64D 25/00 (2006.01), *B64D 37/32* (2006.01),
B64D 41/00 (2006.01)

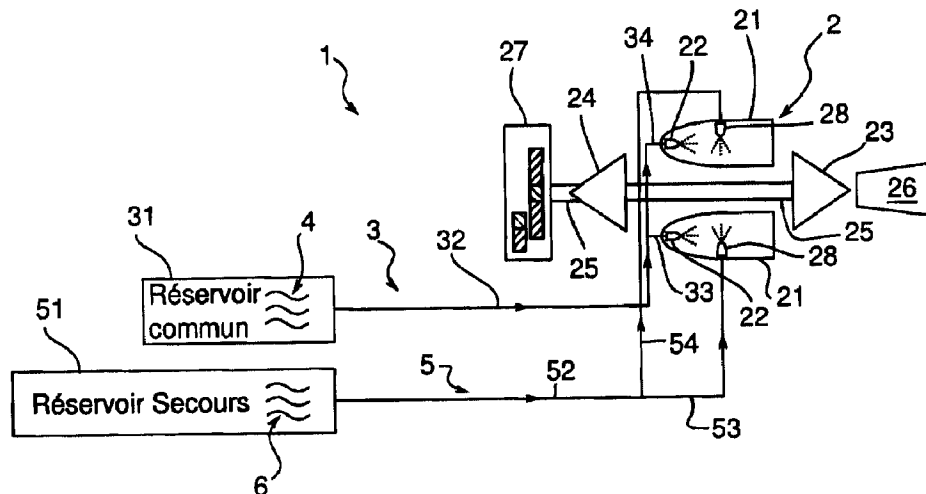
(72) Inventeurs/Inventors:
RIDEAU, JEAN-FRANCOIS, FR;
SILET, FABIEN, FR

(73) Propriétaire/Owner:
MICROTURBO, FR

(74) Agent: LAVERY, DE BILLY, LLP

(54) Titre : PROCEDE DE FOURNITURE DE PUISSANCE AUXILIAIRE PAR UN GROUPE AUXILIAIRE DE PUISSANCE
ET ARCHITECTURE CORRESPONDANTE

(54) Title: AUXILLIARY POWER SUPPLY PROCESS BY AN AUXILLIARY POWER GROUP AND CORRESPONDING
ARCHITECTURE



(57) Abrégé/Abstract:

L'invention vise à supprimer dans un aéronef l'utilisation d'une turbine de secours ou RAT en proposant de dédier également un groupe auxiliaire APU à rapport de puissance de secours. Pour ce faire, il est prévu que l'APU soit préservé de la principale cause de panne commune avec les moteurs - à savoir la contamination par le carburant - par la mise en place d'un approvisionnement indépendant en carburant. Une architecture de fourniture de puissance auxiliaire comporte un groupe APU (2 ; 23 à 27) et un circuit de base (3) d'alimentation en carburant (4), comprenant un réservoir de stockage (31) de carburant (4), un conduit primaire (32) de circulation et des conduits secondaires (33, 34) d'injection de ce carburant en chambres de combustion (21) du groupe APU (2) par des injecteurs appropriés (22). Cette architecture (1) comporte également un autre circuit indépendant (5) d'approvisionnement du groupe APU (2), comprenant un réservoir de secours (51), en particulier d'hydrogène, un conduit primaire spécifique (52) de circulation du carburant de secours (6) et des conduits secondaires (53, 54) d'injection du carburant de secours (6) dans les chambres de combustion (21) par des injecteurs appropriés (28).

PROCÉDÉ DE FOURNITURE DE PUISSANCE AUXILIAIRE PAR UN GROUPE AUXILIAIRE DE PUISSANCE ET ARCHITECTURE CORRESPONDANTE

ABREGE DESCRIPTIF

5

L'invention vise à supprimer dans un aéronef l'utilisation d'une turbine de secours ou RAT en proposant de dédier également un groupe auxiliaire APU à l'apport de puissance de secours. Pour ce faire, il est prévu que l'APU soit préservé de la principale cause de panne commune avec les

10 moteurs - à savoir la contamination par le carburant - par la mise en place d'un approvisionnement indépendant en carburant.

15

Une architecture de fourniture de puissance auxiliaire comporte un groupe APU (2 ; 23 à 27) et un circuit de base (3) d'alimentation en carburant (4), comprenant un réservoir de stockage (31) de carburant (4), un conduit

primaire (32) de circulation et des conduits secondaires (33, 34) d'injection de ce carburant en chambres de combustion (21) du groupe APU (2) par des

injecteurs appropriés (22). Cette architecture (1) comporte également un autre circuit indépendant (5) d'approvisionnement du groupe APU (2), comprenant un réservoir de secours (51), en particulier d'hydrogène, un conduit primaire

20 spécifique (52) de circulation du carburant de secours (6) et des conduits secondaires (53, 54) d'injection du carburant de secours (6) dans les chambres de combustion (21) par des injecteurs appropriés (28).

20

Figure de l'abrégé : Figure 1

25

PROCÉDÉ DE FOURNITURE DE PUISSANCE AUXILIAIRE PAR UN GROUPE AUXILIAIRE DE PUISSANCE ET ARCHITECTURE CORRESPONDANTE

DESCRIPTION

5

DOMAINE TECHNIQUE

[0001] L'invention concerne un procédé de fourniture de puissance auxiliaire aux aéronefs par un groupe auxiliaire de puissance, en abrégé APU (initiales de « auxiliary power unit » en terminologie anglaise), ainsi qu'une architecture de
10 fourniture de puissance auxiliaire correspondante.

[0002] L'invention s'applique aux moteurs d'aéronefs, c'est-à-dire aussi bien aux moteurs d'avions (turboréacteurs, turbopropulseurs), qu'aux turbomoteurs d'hélicoptères, ainsi qu'aux générateurs de puissances non propulsives.

[0003] Les aéronefs sont équipés de moteurs principaux dédiés à la
15 propulsion et, en régime de croisière, à la production d'énergie non propulsive (conditionnement d'air, pressurisation d'air cabine, électricité, etc.). Le groupe APU est un petit turbogénérateur ou moteur auxiliaire qui fournit de l'énergie non propulsive au sol ou en vol, lorsque les moteurs principaux ne sont plus en mesure de fournir de l'énergie non propulsive : par exemple dans le cas où les
20 conditions de vol deviennent difficiles ou pour des phases délicates dans des missions particulières (recherche, milieu hostile, etc.), ou en cas de perte d'un ou plusieurs générateurs intégrés aux moteurs principaux.

[0004] L'aéronef est également équipé d'une autre source auxiliaire de puissance de secours à des systèmes spécifiques, en cas d'extrême urgence ou
25 de secours : il s'agit d'une petite éolienne ou petite turbine (appelée RAT, initiales de « ram air turbine » en terminologie anglaise) qui se déploie extérieurement pour fournir de la puissance par couplage à une pompe hydraulique ou à un alternateur. La RAT produit de l'énergie nécessaire aux systèmes vitaux de l'appareil (contrôles de vol, circuits hydrauliques associés et instruments de vol
30 critiques).

ÉTAT DE LA TECHNIQUE

[0005] En général, les moteurs principaux de l'aéronef sont opérationnels, et l'APU ainsi que la RAT ne sont pas utilisés en vol et représentent alors des charges. De plus, la RAT doit répondre à des contraintes de maintenance fortes.

5 [0006] Afin de rentabiliser au moins partiellement la présence de l'APU, des solutions ont été proposées pour utiliser cet équipement comme source d'énergie non propulsive pendant le vol. Des demandes de brevet ont été déposées en ce sens par le présent déposant, par exemple la demande publiée sous le numéro FR 2 964 086.

10 [0007] L'utilisation d'une RAT permet de répondre aux exigences réglementaires en matière de source de puissance de secours. Cependant, cet équipement n'est pas utilisable dans les conditions de vol standard ou au sol.

15 [0008] Les inconvénients principaux des équipements connus pour répondre au besoin de fourniture de puissance complémentaires résident dans la charge inutile en vol de ces équipements et dans les contraintes de maintenance forte, en particulier pour la RAT.

EXPOSÉ DE L'INVENTION

20 [0009] L'invention vise à palier ces inconvénients par suppression de la RAT en proposant de dédier également le groupe APU à l'apport de puissance de secours à la place de la RAT. Pour que le groupe APU puisse assurer pleinement sa fonction d'équipement de secours, il est prévu que cet APU soit préservé de la principale cause de panne commune avec les moteurs - à savoir la contamination par le carburant - par la mise en place d'un approvisionnement spécifique en carburant.

25 [0010] Plus précisément, la présente invention a pour objet un procédé de fourniture de puissance auxiliaire à un aéronef, équipé de moteurs principaux et de consommateurs d'énergie, par un groupe auxiliaire de puissance de type APU, dans lequel le groupe APU est utilisé en mode principal pour fournir de la puissance non propulsive aux consommateurs de l'aéronef à partir d'une source
30 en carburant commune aux moteurs de l'aéronef et au groupe APU, suivi d'une

circulation de base de ce carburant commun jusqu'à l'APU. Dans ce procédé, le groupe APU est également utilisé dans un mode d'urgence pour apporter de la puissance de secours à des systèmes vitaux de l'aéronef. Le groupe APU est alors approvisionné en carburant de secours à partir d'une source spécifique
5 selon une circulation indépendante et séparée, au moins dans une partie en liaison avec la source spécifique, de la circulation de base.

[0011] De préférence, le carburant de secours est de nature différente du carburant commun. De plus, en cas d'apport de puissance en mode d'urgence, le carburant de secours peut être injecté - pour sa combustion dans l'APU - de
10 manière séparée de l'injection du carburant commun en mode principal.

[0012] Plus particulièrement, le carburant commun - utilisé en mode principal - étant du kérosène, le carburant de secours - utilisé en mode d'urgence - peut être de l'hydrogène. L'hydrogène est soit directement stocké à l'état solide, liquide ou gazeux dans la source spécifique, soit produit par un raffinage approprié de
15 kérosène stocké dans cette source spécifique.

[0013] Avantageusement, le stockage de l'hydrogène est réalisé sous une forme solide, particulièrement stable et qui permet un changement d'état quasi-instantané sous forme liquide ou gazeux par un allumage pyrotechnique.

[0014] Lors d'une détection de panne, le mode d'urgence est déclenché par
20 une commande centralisée qui libère le carburant de secours, purge les circulations de carburant, régule le débit de carburant spécifique et, le cas échéant, bascule la circulation indépendante dans la circulation de base et provoque la mise à feu de l'APU.

[0015] L'invention se rapporte également à une architecture de fourniture de
25 puissance auxiliaire à un aéronef apte à mettre en œuvre le procédé ci-dessus. Cette architecture comporte un groupe APU et un circuit de base d'approvisionnement en carburant, comprenant un réservoir de stockage de carburant commun à l'ensemble de propulsion de l'aéronef incluant le groupe APU, un conduit primaire de circulation du carburant commun et des conduits
30 secondaires d'injection de ce carburant en chambres de combustion du groupe

APU par des injecteurs appropriés. Ladite architecture comporte également un autre circuit d'approvisionnement du groupe APU en carburant. Ce circuit indépendant comprend un réservoir de secours, un conduit primaire spécifique de circulation du carburant de secours et des conduits secondaires d'injection du carburant de secours dans les chambres de combustion du groupe APU par des injecteurs appropriés.

[0016] Selon des modes de réalisation préférés :

- le carburant de secours étant de l'hydrogène, le circuit primaire spécifique peut comporter une installation de raffinage de kérosène, stocké dans le réservoir, en hydrogène via un réformeur ;

- les conduits secondaires d'injection des carburants du circuit de base et du circuit indépendant sont soit distincts, avec des injecteurs dédiés au carburant commun et d'autres injecteurs dédiés au carburant de secours, soit regroupés de sorte que, les conduits primaires et les conduits secondaires étant montés respectivement en amont et en aval d'une vanne de bascule, les conduits secondaires font circuler le carburant commun ou le carburant de secours jusqu'à des injecteurs communs aux carburants ;

- le réservoir de secours, qui comporte une partie de stockage d'hydrogène à l'état solide et une partie de stockage tampon d'hydrogène à l'état de gaz, est associé à un générateur pyrotechnique ainsi qu'à une vanne de régulation montée sur le conduit primaire en sortie de gaz d'hydrogène ;

- l'architecture comporte également une unité de commande électronique de secours qui pilote la vanne de régulation du débit d'hydrogène, le générateur pyrotechnique ainsi que l'APU sur la base d'informations d'ouverture de vanne et de pression au niveau de l'APU ;

- un système de purge à forte pression, piloté par l'unité de commande électronique, est destiné à évacuer des résidus de circuits.

BRÈVE DESCRIPTION DES FIGURES

[0017] D'autres aspects, caractéristiques et avantages de l'invention apparaîtront dans la description non limitative qui suit, relative à des exemples de réalisation particuliers, en référence aux dessins annexés qui représentent, respectivement :

5 - en figure 1, le schéma d'un exemple d'architecture selon l'invention comportant un circuit indépendant d'approvisionnement en hydrogène comme carburant de secours stocké en réservoir ;

 - la figure 2, le schéma d'un autre exemple d'architecture selon l'invention comportant un circuit indépendant d'approvisionnement en hydrogène
10 fourni par raffinage de kérosène, les circuits de base et indépendant se regroupant pour injecter du carburant via une vanne de bascule, et

 - en figure 3, le schéma d'un autre exemple d'architecture selon l'invention comportant un circuit indépendant d'approvisionnement en hydrogène solide comme carburant de secours stocké en réservoir et des moyens de
15 commande et de régulation du circuit indépendant.

DESCRIPTION DETAILLEE DE MODES DE REALISATION

[0018] Dans le présent texte, les termes « amont » et « aval » se rapportent à des localisations en fonction du sens de circulation du carburant. Des signes de référence identiques sur différentes figures renvoient aux mêmes éléments définis
20 dans les passages correspondants de la description.

[0019] En référence au schéma de la figure 1, l'exemple d'architecture 1 de fourniture de puissance auxiliaire à un aéronef comporte un groupe APU 2 et un circuit de base 3 d'alimentation en carburant 4 du groupe APU 2. Ce circuit comprend un réservoir 31 de stockage de carburant, du kérosène dans l'exemple,
25 pour un approvisionnement commun aux moteurs de l'aéronef (non représentés) et au groupe APU 2. Il comprend également un conduit primaire 32 de circulation du carburant commun, et des conduits secondaires 33, 34 d'injection de ce carburant 4 dans les chambres de combustion 21 du groupe APU 2. Ces injections sont réalisées par des injecteurs 22.

[0020] Le groupe APU 2 comprend un générateur de gaz, composé d'une turbine 23 d'entraînement d'un compresseur d'air 24 via un arbre de transmission 25, et une tuyère 26 d'éjection des gaz. Sur l'arbre de transmission 25 est monté une boîte d'accessoires 27 qui transmet alors de la puissance mécanique aux
5 consommateurs d'énergie (conditionnement d'air cabine, pressurisation, réseau électrique, circuit hydraulique, systèmes de contrôle de vol, etc.) via des pompes et alternateurs appropriés (non représentés).

[0021] En mode principal, de la puissance non propulsive est fournie aux consommateurs de l'aéronef par alimentation en kérosène à partir du réservoir
10 commun 31 non seulement au sol, qui est la fonction première d'un APU, mais également en vol – pendant certaines ou toutes les phases de vol – en complément ou à la place des moteurs.

[0022] L'architecture 1 comporte également un circuit indépendant 5 d'approvisionnement du groupe APU 2, circuit totalement séparé du circuit de
15 base 3 dans cet exemple. Ce circuit indépendant 5 comprend un réservoir de secours 51, pour le stockage du carburant de secours 6 – de l'hydrogène dans l'exemple –, un conduit primaire spécifique 52 de circulation du carburant de secours, et des conduits secondaires 53 et 54 d'injection du carburant de secours 6 dans les chambres de combustion 21 du groupe APU 2.

[0023] Les conduits 52 à 54 constituent une rampe spécifique calibrée pour
20 l'hydrogène. Les injecteurs 28 du carburant de secours 6 via les conduits secondaires 53 et 54 sont également spécifiques, c'est-à-dire dédiés au carburant de secours 6. Mais ils peuvent être identiques dans leur structure lorsque le carburant de secours 6 est de même nature que le carburant commun 4, par
25 exemple du kérosène. Un système d'allumage dédié peut être associé à la rampe spécifique. Cependant, dans la mesure du possible, l'utilisation du système d'allumage principal est privilégié.

[0024] Le stockage de l'hydrogène peut être réalisé sous forme solide, liquide
ou gazeux. Avantagusement, le stockage sous forme solide présente une grande
30 stabilité ainsi qu'une rapidité quasi-instantanée de mise en œuvre, par exemple

avec un générateur pyrotechnique (voir l'exemple d'architecture en référence à la figure 3). De plus, un tel générateur simplifie les opérations de maintenance et permet alors un gain en temps.

5 **[0025]** En mode d'urgence, le circuit indépendant 5 est sollicité pour fournir un carburant spécifique 6 - non contaminé ni contaminable par le carburant commun 4 - aux systèmes vitaux (systèmes de contrôle, instrumentation, etc.) en liaison avec la boîte d'accessoires 27.

10 **[0026]** Un autre exemple d'architecture selon l'invention est illustré par le schéma de la figure 2. Dans cette architecture 10, le même circuit de base 3 est intégré, avec son réservoir commun 31, ses conduits primaire 32 et secondaires 33, 34 et ses injecteurs 22.

15 **[0027]** Le circuit indépendant 50 comporte un réservoir de secours 51' et un conduit primaire spécifique 52' de circulation du carburant de secours. Le réservoir 51' et le conduit 52' ont les mêmes fonctions que le réservoir 51 et le conduit 52 de l'exemple précédent. Le réservoir 51' stocke du kérosène 6' et une installation 55 de raffinage du kérosène en hydrogène via un reformeur catalytique est intégrée dans le circuit primaire 52'. Un tel reformage catalytique est par exemple décrit dans le document de brevet WO2009/040112.

20 **[0028]** Dans le présent exemple, les deux circuits de base 3 et indépendant 50 sont partiellement séparés : ces circuits mutualisent en effet leurs conduits secondaires, par exemple en reprenant les conduits 33 et 34 du circuit de base (ou les conduits secondaires du circuit indépendant) par le montage aval de ces conduits sur une vanne de bascule 7. Cette vanne permet de basculer entre un approvisionnement en carburant commun, le kérosène, et en carburant de secours, l'hydrogène dans l'exemple. Selon la commande de position transmise à
25 la vanne 7, les conduits secondaires injectent alors le kérosène du circuit de base 3 ou l'hydrogène du circuit indépendant 50 dans les chambres de combustion 21.

[0029] Cette commande dépend des détections de panne ou de situation de secours qui détermine le mode de fonctionnement, mode principal ou de secours.

Un exemple de commande de mode en fonction des détections sera décrit plus loin.

5 **[0030]** Afin d'approvisionner les conduits secondaires en kérosène ou en hydrogène, selon le mode de fonctionnement, les conduits primaires 32 et 52' des circuits de base 3 et indépendant 50 sont couplés en amont sur la vanne de bascule 7.

[0031] De plus, un système de purge 8 est avantageusement ajouté pour le bon fonctionnement des circuits. Ce système de purge peut être soit de l'air à haute pression, soit une solution chimique à haute pression.

10 **[0032]** Un troisième exemple d'architecture selon l'invention est illustré par le schéma de la figure 3. Cette architecture 100 comporte un circuit indépendant 15 d'approvisionnement en hydrogène solide comme carburant de secours - du type décrit précédemment en référence à la figure 2 – avec un conduit primaire 52' et des conduits secondaires en commun avec ceux du circuit de base 3, tels que
15 décrits précédemment en référence à la figure 2.

[0033] L'hydrogène est stocké dans un réservoir de secours 150 qui comporte une partie de stockage 15a de l'hydrogène à l'état solide et une partie de stockage tampon 15b de l'hydrogène à l'état de gaz. La présence de cette zone tampon garantit un niveau de pressurisation. Un générateur de gaz pyrotechnique
20 15c, qui comporte une cartouche 15d de mise à feu d'un bloc de propergol, est couplé au réservoir 150. En sortie du réservoir 150, une vanne de régulation 9 est montée sur le conduit primaire 52'.

[0034] Les conduits primaires 32 et 52', respectivement des circuits de base 3 et indépendant 150, sont montés en amont sur la vanne de bascule 7 comme
25 dans la configuration de la figure 2. Cette vanne est par exemple une vanne à dynamique rapide électromécanique, ou une vanne guillotine à déclenchement électromécanique ou pyrotechnique. De même, les conduits secondaires mutualisés 33 et 34 sont montés en aval de la vanne 7 pour alimenter les injecteurs 22. Le circuit indépendant 150 n'est donc séparé du circuit de base 3

que dans sa partie primaire, ce qui reste essentiel pour préserver la non contamination du carburant de secours.

[0035] L'architecture 100 comporte également une unité de commande électronique de secours 16, en abrégé ECU (initiales de « Electronic Control Unit » en terminologie anglaise), qui pilote la vanne 9 de régulation du débit d'hydrogène, le générateur pyrotechnique 15c ainsi que la mise à feu éventuelle du groupe APU 2. Ce pilotage est réalisé sur la base des informations d'ouverture de la vanne 9 fournies par un capteur 11 et de pression au niveau du compresseur 24 de l'APU 2. L'unité de commande 16 communique également avec le centre de pilotage 17 dit système avion. L'ECU de secours peut être une unité redondée par rapport à l'ECU principal de l'aéronef, ou une carte particulière de l'ECU principal dédiée à la fonction de secours avec un dispositif d'alimentation spécifique.

[0036] Comme dans l'exemple précédent, un système de purge à forte pression 8 est piloté par l'unité ECU de secours 16 pour évacuer les résidus qui risquent de boucher les circuits. Ce système est par exemple basé sur un système de pressurisation haute pression, généré soit par une bouteille d'air comprimé à 300 bars soit un générateur de gaz inerte à 700 bars. Son déclenchement peut se faire par un dispositif identique à celui de la génération d'hydrogène solide.

[0037] Lors d'une détection de panne, par exemple d'une panne d'alimentation électrique, le système avion 17 transmet un ordre de bascule en mode secours à l'ECU de secours 16. La bascule en mode de secours se fait suivant la procédure actuelle de déclenchement de la RAT. L'ECU 16 déclenche ensuite la mise à feu de la cartouche pyrotechnique 15d de génération d'hydrogène et du système de purge 8, fait suivre l'ordre de bascule à la vanne 7, pilote la vanne de régulation d'hydrogène 9 pour régler le débit d'hydrogène, ainsi que la mise en rotation et l'allumage de l'APU 2. Le pilotage de l'APU 2 en mode de secours se fait via l'ECU 16.

[0038] L'invention n'est pas limitée aux exemples décrits et représentés.

[0039] Il est par exemple possible de combiner l'une des sources de carburant de secours décrites ci-dessus avec l'une quelconque des configurations d'injection de carburant dans les chambres de combustion du groupe APU, telles qu'exposées plus haut.

- 5 **[0040]** Par ailleurs, les moyens d'injection peuvent être combinés à des moyens de mélange de deux carburants distincts, un carburant commun et un carburant de secours. Les vannes de bascule ou de régulation peuvent être remplacées par tout moyen de sélection ou de réglage de débit équivalent.

REVENDICATIONS

1. Procédé de fourniture de puissance auxiliaire à un aéronef, équipé de moteurs principaux et de consommateurs d'énergie, par un groupe auxiliaire de puissance de type APU (2) muni d'une chambre de combustion (21), dans lequel le groupe APU (2) est utilisé en mode principal pour fournir de la puissance non propulsive aux consommateurs de l'aéronef à partir d'une source (31) en carburant (4) commune aux moteurs de l'aéronef et au groupe APU (2), suivi d'une circulation de base (3) de ce carburant commun (4) jusqu'à la chambre de combustion (21) de l'APU, caractérisé en ce que le groupe APU (2) est également utilisé dans un mode d'urgence pour apporter de la puissance de secours à des systèmes vitaux de l'aéronef, la chambre de combustion (21) du groupe APU (2) étant alors approvisionnée en carburant de secours (6, 6') à partir d'une source spécifique (51, 51') selon une circulation indépendante et séparée, au moins dans une partie en liaison avec la source spécifique (52, 52'), de la circulation de base (3).

2. Procédé de fourniture selon la revendication 1, dans lequel, en cas d'apport de puissance en mode d'urgence, le carburant de secours (6, 6') est injecté (28), pour sa combustion dans l'APU (2), de manière séparée de l'injection (22) du carburant commun (4) en mode principal.

3. Procédé de fourniture selon l'une quelconque des revendications 1 ou 2 dans lequel, le carburant commun (4) étant du kérosène, le carburant de secours (6) est de l'hydrogène directement stocké à l'état solide, liquide ou gazeux dans la source spécifique (51).

4. Procédé de fourniture selon la revendication 3, dans lequel l'hydrogène est produit par un raffinage approprié de kérosène (6') stocké dans la source spécifique (51, 51').

5. Procédé de fourniture selon l'une quelconque des revendications 1 à 4 dans lequel, lors d'une détection de panne, le mode d'urgence est déclenché par une commande centralisée (16) qui libère (15c) le carburant de secours (6), purge (8) les circulations de carburant, régule (9) le débit de carburant spécifique et, le

cas échéant, bascule (7) la circulation indépendante (50, 15) dans la circulation de base (3) et provoque la mise à feu de l'APU (2).

6. Architecture de fourniture de puissance de mise en œuvre du procédé selon l'une quelconque des revendications 1 à 5, comportant un groupe
 5 APU (2) et un circuit de base (3) d'approvisionnement en carburant (4), comprenant un réservoir de stockage (31) de carburant (4) commun à l'ensemble de propulsion de l'aéronef incluant le groupe APU (2), un conduit primaire (32) de circulation du carburant commun (4) et des conduits secondaires (33, 34) d'injection de ce carburant (4) en chambre de combustion (21) du groupe APU (2)
 10 par des injecteurs appropriés (22), cette architecture (1, 10, 100) est caractérisé en ce qu'elle comporte également un autre circuit (5, 50, 15) d'approvisionnement du groupe APU (2) en carburant (6, 6'), ce circuit indépendant (5, 50, 15) comprenant un réservoir de secours (51, 51', 150), un conduit primaire spécifique (52, 52') de circulation du carburant de secours (6, 6') et des conduits secondaires
 15 (53, 54) d'injection du carburant de secours (6, 6') dans la chambre de combustion (21) du groupe APU (2) par des injecteurs appropriés (28).

7. Architecture de fourniture de puissance selon la revendication 6, dans laquelle, le carburant de secours étant de l'hydrogène, le circuit primaire spécifique (52') comporte une installation (55) de raffinage de kérosène (6'), stocké
 20 dans le réservoir (51'), en hydrogène via un réformeur.

8. Architecture de fourniture de puissance selon l'une quelconque des revendications 6 ou 7, dans laquelle les conduits secondaires (33, 34 ; 53, 54) d'injection des carburants (4 ; 6, 6') du circuit de base (3) et du circuit indépendant (5) sont distincts, avec des injecteurs (22) dédiés au carburant commun (4) et
 25 d'autres injecteurs (28) dédiés au carburant de secours (6, 6').

9. Architecture de fourniture de puissance selon l'une quelconque des revendications 6 ou 7, dans laquelle les conduits secondaires (33, 34 ; 53, 54) d'injection des carburants (4, 6) du circuit de base (3) et du circuit indépendant (50, 15) sont regroupés de sorte que, les conduits primaires (32, 52') et les conduits
 30 secondaires (33, 34) étant montés respectivement en amont et en aval d'une

vanne de bascule (7), les conduits secondaires (33, 34) font circuler le carburant commun (4) ou le carburant de secours (6) jusqu'à des injecteurs (22) communs à ces carburants.

10. Architecture de fourniture de puissance selon l'une quelconque des revendications 8 ou 9, dans laquelle le réservoir de secours (150) comporte une partie de stockage d'hydrogène à l'état solide (15a) et une partie de stockage tampon d'hydrogène à l'état de gaz (15b), est associé à un générateur pyrotechnique (15c) ainsi qu'à une vanne de régulation (9) montée sur le conduit primaire (52') en sortie de gaz d'hydrogène.
11. Architecture de fourniture de puissance selon l'une quelconque des revendications 6 à 10, dans laquelle l'architecture comporte également une unité de commande électronique de secours (16) qui pilote la vanne de régulation (9) du débit d'hydrogène, le générateur pyrotechnique (15c) ainsi que l'APU (2) sur la base d'informations d'ouverture de vanne (9) et de pression au niveau de l'APU (2).
12. Architecture de fourniture de puissance selon l'une quelconque des revendications 6 à 11, dans laquelle un système à forte pression, piloté par l'unité de commande électronique (16), est destiné à évacuer des résidus de circuits.

1/2

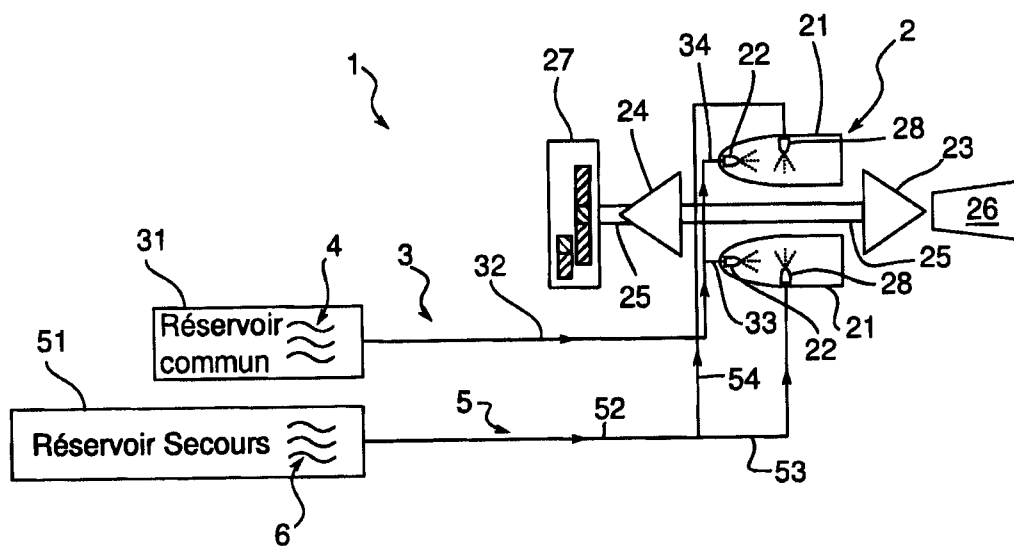


Figure 1

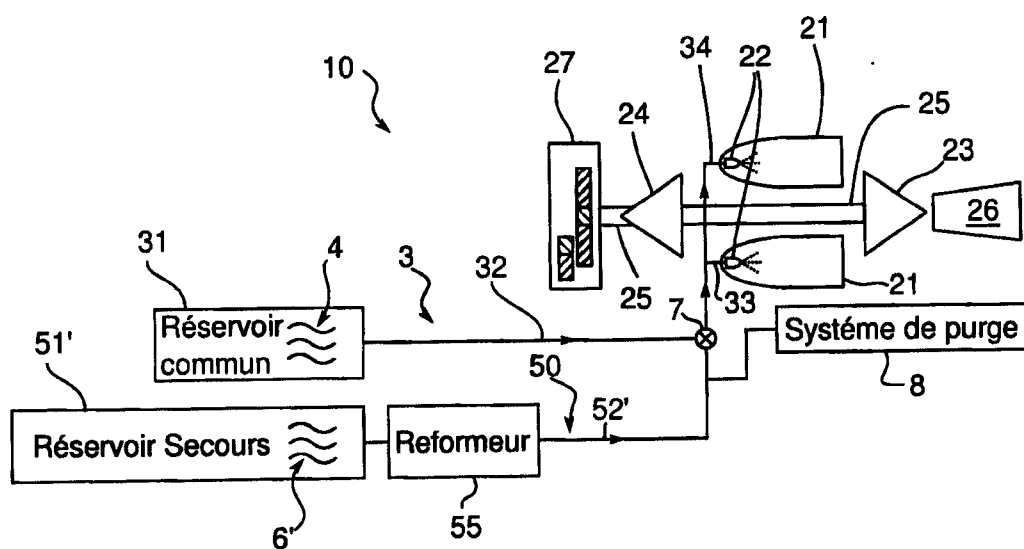


Figure 2

2/2

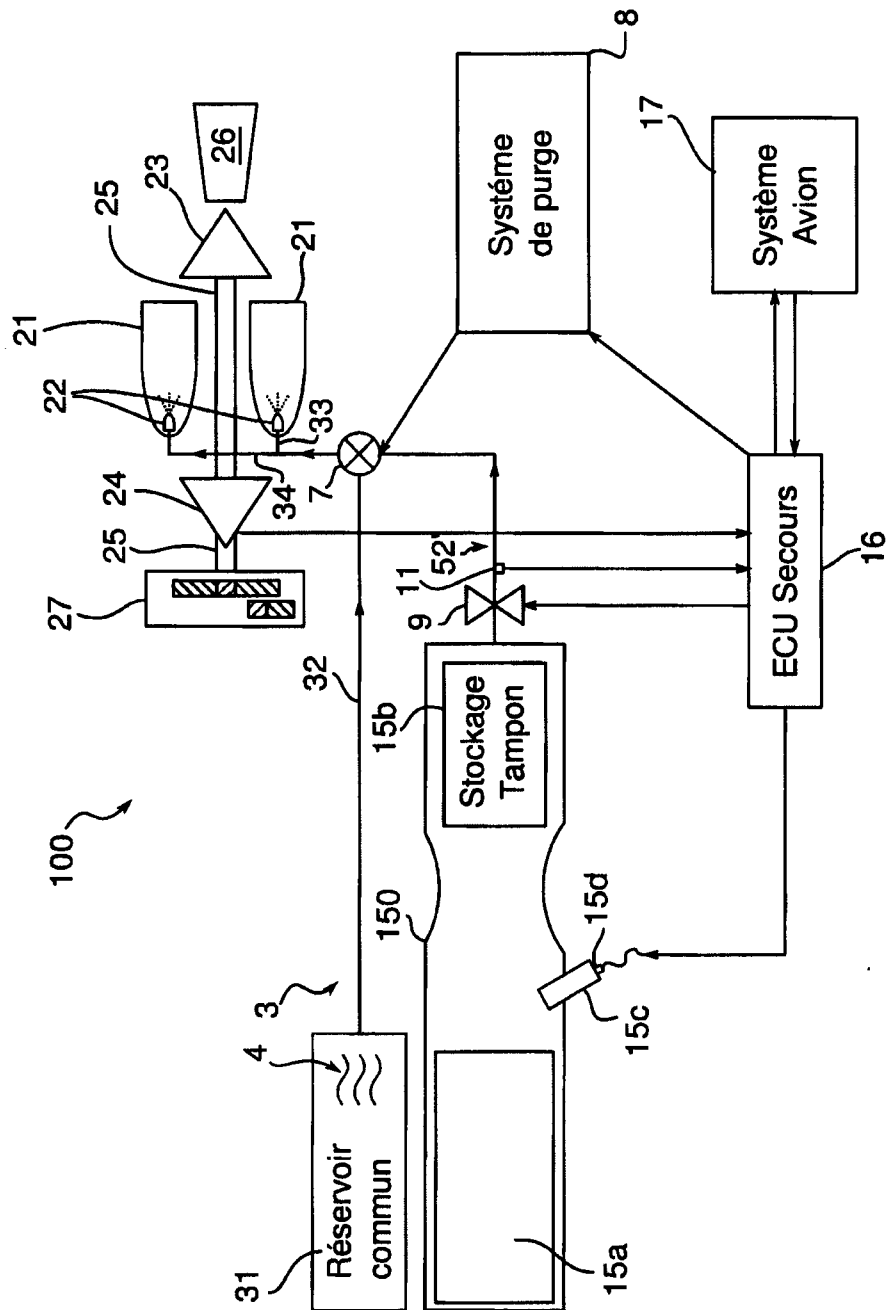


Figure 3

