

**Secrétariat**

Distr. générale
23 décembre 2020
Français
Original : anglais

**Comité des utilisations pacifiques
de l'espace extra-atmosphérique**

**Renseignements fournis conformément à la Convention sur
l'immatriculation des objets lancés dans l'espace
extra-atmosphérique**

**Lettre datée du 22 décembre 2020, adressée au Secrétaire général
par le Chef du Département des affaires juridiques de l'Agence
spatiale européenne**

Conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique (résolution [3235 \(XXIX\)](#) de l'Assemblée générale, annexe), dont elle a accepté les droits et les obligations, l'Agence spatiale européenne (ESA) a l'honneur de communiquer ci-joint des renseignements concernant trois objets spatiaux qui ont été lancés sur une orbite terrestre ou au-delà (voir annexe)¹.

Les objets spatiaux ont été dûment inscrits sur le registre de l'ESA après leur lancement sur une orbite terrestre ou au-delà, conformément à la Convention et en application des accords bilatéraux concernant ces objets lancés dans le cadre de la coopération internationale ou des programmes de l'ESA.

(Signé)

Marco Ferrazzani

Conseiller juridique de l'ESA et
Chef du Département des affaires juridiques

¹ Les données sur les objets spatiaux référencés dans l'annexe ont été inscrites au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 23 décembre 2020.



Annexe

Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par l'Agence spatiale européenne*

Cheops

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2019-092B
Nom de l'objet spatial	Cheops
État d'immatriculation	Agence spatiale européenne (ESA)
Date et territoire ou lieu de lancement	18 décembre 2019 à 8 h 54 mn 20 s (UTC) ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,9 minutes
Inclinaison d'orbite	98,2 degrés
Apogée	712 kilomètres
Périgée	695 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cheops (satellite de caractérisation d'exoplanètes) a été lancé de Kourou à l'aide d'un lanceur Soyouz Fregat le 18 décembre 2019 à 8 h 54 (UTC). Cette mission scientifique de l'ESA vise à détecter, à l'aide de mesures photométriques d'ultra-haute précision, les transits d'exoplanètes gravitant autour d'étoiles lumineuses. Le principal instrument embarqué sur Cheops est un photomètre doté d'un capteur reposant sur un dispositif à couplage de charge rétroéclairé, situé dans le plan focal d'un télescope Ritchey-Chrétien dans l'axe, d'un diamètre de 32 centimètres. Cheops fonctionne sur une orbite terrestre basse héliosynchrone et sa durée de vie prévue est de 3,5 ans.

OPS-SAT

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2019-092F
Nom de l'objet spatial	OPS-SAT

* Ces renseignements ont été communiqués au moyen du formulaire établi conformément à la résolution [62/101](#) de l'Assemblée générale ; leur présentation a été modifiée par le Secrétariat.

État d'immatriculation	ESA
Date et territoire ou lieu de lancement	18 décembre 2019 à 8 h 54 mn 20 s (UTC) ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,0 minutes
Inclinaison d'orbite	97,5 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	509 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	OPS-SAT, un CubeSat 3U, a été lancé du Centre spatial guyanais le 18 décembre 2019 à 8 h 54 (UTC) à l'aide d'un lanceur Soyouz Fregat. Conçu comme un avion-laboratoire, il vise à expérimenter de nouvelles techniques de contrôle de mission et des systèmes satellitaires embarqués et à les valider en conditions de vol réelles. Cet engin spatial est équipé d'une plateforme de traitement, qui offre un environnement reconfigurable, ainsi que d'un sous-système ADCS intégré de grande précision, d'un récepteur GPS, d'un transpondeur en bande S, d'un émetteur en bande X, d'une caméra à haute résolution, d'une liaison montante optique et d'une radio logicielle.

Solar Orbiter

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2020-010A
Nom de l'objet spatial	Solar Orbiter
État d'immatriculation	ESA
Date et territoire ou lieu de lancement	10 février 2020 à 4 h 3 (UTC) ; Cap Canaveral, Floride (États-Unis d'Amérique)
Principaux paramètres de l'orbite	Sans objet. Trajectoire interplanétaire vers une orbite héliocentrique
Fonction générale de l'objet spatial	Solar Orbiter a été lancé de Cap Canaveral le 10 février 2020 à 4 h 3 (UTC) à l'aide d'un lanceur Atlas V 411. Cette mission conduite par l'ESA est destinée à étudier le Soleil et l'héliosphère afin d'analyser un grand nombre de problèmes fondamentaux

qui continuent à se poser dans cette branche de la science. Solar Orbiter embarque 10 instruments, dont 4 sont destinés à des observations *in situ*, c'est-à-dire qu'ils servent à mesurer les propriétés du milieu au voisinage de l'engin spatial (plasma du vent solaire, champs et ondes électromagnétiques et particules énergétiques, à une distance aussi courte que 0,28 unité astronomique), et 6 sont des instruments de télédétection destinés à l'imagerie haute résolution et aux observations spectroscopiques du Soleil, notamment du disque entier et de la couronne. Il a une durée de vie nominale de quatre ans.
