Nations Unies $ST_{SG/SER.E/1035}$



Distr. générale 31 janvier 2022 Français Original : anglais

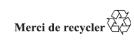
Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Note verbale datée du 4 janvier 2022, adressée au Secrétaire général par la Mission permanente de l'Italie auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne

La Mission permanente de l'Italie auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne a l'honneur de communiquer, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique (résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe), des renseignements concernant les satellites PRISMA et CSG-1, lancés respectivement le 22 mars 2019 et le 18 décembre 2019 depuis Kourou (Guyane française) (voir annexe I).

En outre, conformément au paragraphe 2 de l'article IV de la Convention, des renseignements concernant un changement de statut du satellite de communication géostationnaire italien SICRAL-1 sont également fournis (voir annexe II)¹.

Les données sur les objets spatiaux référencés dans les annexes ont été inscrites au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 5 janvier 2022.





Annexe I

Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par l'Italie*

PRISMA

Indicatif international du Comité de la

recherche spatiale

2019-015A

Nom de l'objet spatial PRISMA

États de lancement Italie et France

Propriétaire du satellite Agence spatiale italienne (ASI)

Date et lieu de lancement 22 mars 2019

Kourou (Guyane française)

Lanceur VEGA

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale 97,06 minutes
Inclinaison 97,86 degrés
Hauteur de l'apogée 616 kilomètres
Hauteur du périgée 614 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial PRISMA est un système d'observation de

la Terre composé d'un satellite équipé d'une instrumentation électro-optique combinant un capteur hyperspectral et une caméra à moyenne résolution qui permet des applications dans plusieurs domaines,

notamment la surveillance de

l'environnement, la gestion des ressources, la classification des cultures et la lutte contre la pollution (voir les informations

détaillées sur www.asi.it/en/earth-

science/prisma/).

COSMO-SkyMed Second Generation-1 (CSG-1)

Indicatif international du Comité de

la recherche spatiale

2019-092A

Nom de l'objet spatial COSMO-SkyMed Second Generation-1

(CSG-1)

États de lancement Italie et France

Propriétaire du satellite ASI et Ministère italien de la défense

Date et lieu de lancement 18 décembre 2019

Kourou (Guyane française)

Lanceur Soyouz

2/4 V.22-00374

^{*} Les données d'immatriculation sont reproduites telles qu'elles ont été reçues.

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale

Inclinaison

Hauteur de l'apogée

Hauteur du périgée

Fonction générale de l'objet spatial

97,16 minutes

97,87 degrés

621 kilomètres

619 kilomètres

Constellation of Small Satellites for Mediterranean basin Observation ((COSMO)-SkyMed) est une constellation de systèmes de satellites d'observation de la Terre à radar à ouverture synthétique à double usage (civil et militaire). L'objectif global de ce programme est l'observation globale de la Terre et l'exploitation des données pertinentes pour les besoins des segments militaire et civil (institutionnels et commerciaux). Le système de seconde génération apporte plusieurs améliorations et de nouvelles fonctionnalités par rapport à la première génération. À ce jour, la constellation est composée de quatre satellites de première génération et d'un des quatre satellites de seconde génération (voir les informations détaillées sur www.asi.it/en/earth-science/cosmoskymed/).

V.22-00374 3/**4**

Annexe II

Renseignements supplémentaires concernant un objet spatial lancé par l'Italie*

SICRAL-1

Indicatif international du Comité de

la recherche spatiale

2001-005A

Nom de l'objet spatial SICRAL-1

États de lancement Italie et France

Document relatif à l'immatriculation ST/SG/SER.E/615

Propriétaire du satellite Ministère italien de la défense

Date et lieu de lancement 7 février 2001

Kourou (Guyane française)

Lanceur Ariane 4

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale 1 436 minutes

Inclinaison 4,57 degrés

Hauteur de l'apogée 37 197 kilomètres

Hauteur du périgée 34 371 kilomètres

Date à laquelle l'objet spatial a cessé

d'être fonctionnel

15 avril 2021

Date de mise en orbite de rebut 12 mai 2021

Paramètres de l'orbite de rebut et condition physique

Période nodale 1 457,98 minutes

Inclinaison 9,33 degrés

Hauteur de l'apogée 36 244 kilomètres

Hauteur du périgée 36 184 kilomètres

Condition physique Satellite entièrement passivé

4/4 V.22-00374

^{*} Les données d'immatriculation sont reproduites telles qu'elles ont été reçues.