

**Secrétariat**

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.

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

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

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	97,16 minutes
Inclinaison	97,87 degrés
Hauteur de l'apogée	621 kilomètres
Hauteur du périgée	619 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial

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/cosmo-skymed/).

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

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