



Secrétariat

Distr.: Générale
9 septembre 2003

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 11 août 2003, 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* à laquelle elle a adhéré, l'Agence spatiale européenne a l'honneur de communiquer ci-joint des renseignements concernant le lancement des satellites Artemis, Envisat, MSG-1, Integral et Mars Express (voir annexe).

* Résolution 3230 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe.



Annexe

Immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique*

Satellite de la mission de technologie et de relais de données de pointe (Artemis)

Nom de l'objet spatial: Satellite de la mission de technologie et de relais de données de pointe (Artemis)

Nom de l'organisation responsable du lancement: Agence spatiale européenne

Date de lancement: 12 juillet 2001

En raison d'un dysfonctionnement du lanceur, le satellite Artemis avait d'abord été placé sur une mauvaise orbite. Il a été ramené sur son orbite nominale le 31 janvier 2003.

Lieu de lancement: Kourou (Guyane française)

Paramètres de l'orbite:

Apogée: 36 000 kilomètres

Périgée: 36 000 kilomètres

Inclinaison: 0 degré

Période: sans objet

Position sur l'orbite des satellites géostationnaires: 21,5 degrés Est

Description générale de l'objet spatial:

Le satellite Artemis sert à plusieurs applications de pointe en matière de communications. Il sert de relais de données pour les satellites sur orbite terrestre. Il transporte en outre de nouveaux services de télécommunications pour les communications mobiles en bande-L et pour le renforcement des signaux en navigation. Comme il s'agit d'un satellite de démonstration, il est également utilisé pour tester de nouvelles technologies, en particulier un système à propulsion électrique et le système de liaison optique entre satellites (SILEX).

Plan de fréquence:

Terre-espace: 29887 MHz (télécommande/poursuite, fréquence nominale)
2026,754 MHz (télécommande/poursuite, fréquence de secours)

* Les renseignements sont reproduits tels qu'ils ont été reçus.

	28600-29800 MHz (canaux de données)
	14240 MHz (canal de données)
	1631,5-1660,5 MHz (canaux de données)
	13875 MHz (canal de données)
Espace-Terre:	20086 MHz (télémessure/poursuite, fréquence nominale)
	19950 MHz (télémessure)
	20110 MHz (balise)
	2201 MHz (télémessure/poursuite, fréquence de secours)
	18100-19350 MHz (canaux de données)
	12740 MHz (canal de données)
	1530-1559 MHz (canaux de données)
	12748 MHz (canal de données)
	1575,42 MHz (canal de données)
Espace-espace:	
Réception:	2255 MHz (canal de données)
	25500-27500 MHz (canaux de données)
Transmission:	2076,48 MHz (canal de données)
	23175-23535 MHz (canaux de données)
	23540 MHz (balise)
	23545 MHz (balise)
Temps de séjour nominal:	10 ans

Satellite pour l'étude de l'environnement (Envisat)

Nom de l'objet spatial:	Satellite pour l'étude de l'environnement (Envisat)
Nom de l'organisation responsable du lancement:	Agence spatiale européenne
Date de lancement:	28 février 2002 (1 ^{er} mars 2003, temps moyen de Greenwich)
Lieu de lancement:	Kourou (Guyane française)
Paramètres de l'orbite:	
Apogée:	800 kilomètres
Périgée:	800 kilomètres
Inclinaison:	98,5 degrés
Période:	102 minutes
Position sur l'orbite des satellites géostationnaires:	sans objet
Description générale de l'objet spatial:	La mission Envisat emporte 10 instruments différents destinés à l'observation de la surface et de l'atmosphère terrestres. Ces instruments opèrent

dans une large bande du spectre électromagnétique, des radiofréquences en bande-L jusqu'aux ultraviolets. Envisat peut non seulement transmettre directement des données par liaison descendante, mais aussi utiliser des satellites de relais de données.

Plan de fréquence:

Terre-espace:	2048,8542 MHz (télécommande/poursuite)
Espace-Terre:	2225 MHz (télémessure/poursuite)
	8100 MHz (données)
	8200 MHz (données)
	8300 MHz (données)
	26850 MHz (relais de données)
	3200 MHz (altimètre 1)
	5331 MHz (radar à synthèse d'ouverture)
	13575 MHz (altimètre 2)

Temps de séjour nominal: plus de cinq ans

Satellite Météosat seconde génération (MSG-1)

Nom de l'objet spatial: Météosat seconde génération (MSG-1)

Nom de l'organisation responsable
du lancement: Agence spatiale européenne

Date de lancement: 28 août 2002

Lieu de lancement: Kourou (Guyenne française)

Paramètres de l'orbite:

Apogée:	36 000 kilomètres
Périgée:	36 000 kilomètres
Inclinaison:	0 degré
Période:	sans objet
Position sur l'orbite des satellites géostationnaires:	0 degré Est

Description générale
de l'objet spatial:

Le satellite Météosat seconde génération (MSG-1) est le premier de trois satellites géostationnaires identiques, MSG-1, MSG-2 et MSG-3, qui doivent être placés, respectivement, à 0 degré Est, 10 degrés Est et -10 degrés Est. Les instruments emportés par le satellite permettent d'obtenir des observations météorologiques pour les prévisions immédiates et à court terme, les prévisions numériques du temps et les applications climatologiques en ce qui concerne l'Europe et l'Afrique. Outre les charges utiles destinées aux

applications météorologiques, ce satellite transporte une charge utile de recherche et de sauvetage.

Le satellite est exploité par l'Organisation européenne pour l'exploitation de satellites météorologiques (EUMETSAT).

Plan de fréquence:

Terre-espace:	2067,7313 MHz (télécommande/poursuite)
	2068,6521 MHz (télécommande/poursuite)
	2069,5729 MHz (télécommande/poursuite)
	2070,4938 MHz (télécommande/poursuite)
	2101,5 MHz (données)
	2106,5 MHz (données)
	402,6 MHz (plates-formes de collectes de données)
	406,02 MHz (recherche et sauvetage)
	406,022 MHz (recherche et sauvetage)
	406,025 MHz (recherche et sauvetage)
	406,028 MHz (recherche et sauvetage)
	406,05 MHz (recherche et sauvetage)
	406,08 MHz (recherche et sauvetage)
Espace-Terre:	2245,5 MHz (télémesure/poursuite)
	2246,5 MHz (télémesure/poursuite)
	2247,5 MHz (télémesure/poursuite)
	2248,5 MHz (télémesure/poursuite)
	1675,281 MHz (images)
	1686,833 MHz (images)
	1691,000 MHz (images)
	1695,150 MHz (images)
	1544,5 MHz (recherche et sauvetage)

Temps de séjour nominal: plus de sept ans

Satellite de l'Observatoire international du rayonnement gamma (Integral)

Nom de l'objet spatial: Satellite de l'Observatoire international du rayonnement gamma (Integral)

Nom de l'organisation responsable du lancement: Agence spatiale européenne

Date de lancement: 17 octobre 2002

Lieu de lancement: Baïkonour (Kazakhstan)

Paramètres de l'orbite:

Apogée:	153 000 kilomètres
Périgée:	10 000 kilomètres
Inclinaison:	51,6 degrés
Argument du périgée:	300 degrés

Ascension droite du
nœud ascendant: 105 degrés
Période: 3 jours
Position sur l'orbite des
satellites géostationnaires: sans objet

Description générale
de l'objet spatial: Integral est un observatoire d'astronomie destiné à
détecter les rayons gamma. Il permet de produire
une imagerie haute résolution pour la spectroscopie
haute résolution de raies et la détection de sources
de rayons gamma.

Plan de fréquence:

Terre-espace: 2039,6458 MHz (télécommande/poursuite)
Espace-Terre: 2215 MHz (télémesure/poursuite)
Temps de séjour évalué: 2,2 ans (délai nominal)
5,2 ans (délai prolongé)

Mars Express

Nom de l'objet spatial: Mars Express
Nom de l'organisation responsable
du lancement: Agence spatiale européenne
Date de lancement: 2 juin 2003
Lieu de lancement: Baïkonour (Kazakhstan)

Paramètres de l'orbite:

Mission d'espace lointain (catégorie B)

Orbite de transfert à Mars selon la trajectoire de transfert de Hohmann, dont
les paramètres sont les suivants:

Époque du vecteur d'État: 2 juin 2003
Vitesse de libération: 2,97979 kilomètres par seconde
Déclinaison: -5,4821 degrés

La sonde atteindra Mars en décembre 2003 et sera placée sur une orbite
martienne dont les paramètres sont les suivants:

Apocentre: 11 500 kilomètres
Péricentre: 280 kilomètres
Inclinaison: 86 degrés
Période: 7,5 heures

Description générale
de l'objet spatial:

Mars Express est une sonde exploratoire de l'espace lointain qui sera placée en orbite autour de Mars. Elle effectuera une étude détaillée de sa surface, de ses structures souterraines et de son atmosphère. De plus, elle déploiera une petite station autonome, Beagle 2, qui se posera sur la planète afin d'en étudier la surface et d'y rechercher d'éventuelles traces de vie.

Plan de fréquence:

Terre-espace: 7166,936 MHz (télécommande/poursuite)
2114,676 MHz (télécommande/poursuite)

Espace-Terre: 8420,432 MHz (télémessure/poursuite)
2296,482 MHz (télémessure/poursuite)

Temps de séjour évalué:

2,5 ans (délai nominal)
4,5 ans (délai prolongé)
