



---

**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**

**Note verbale datée du 28 juillet 2008 adressée au Secrétaire  
général par la Mission permanente de l'Espagne auprès de  
l'Organisation des Nations Unies à Vienne**

La Mission permanente de l'Espagne auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne présente ses compliments au Secrétaire général et, 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), a l'honneur de lui transmettre les renseignements ci-après concernant l'objet spatial NANOSAT 1, ainsi que les modifications concernant les objets spatiaux MINISAT 1, HISPASAT 1C et HISPASAT 1D (voir annexe).



## Annexe

### Renseignements concernant les objets spatiaux lancés par l'Espagne\*

#### NANOSAT 1

États de lancement:	Espagne et France
Nom de l'objet spatial:	NANOSAT 1
Indicatif ou numéro d'immatriculation:	ROLEU.ESP 008
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date de lancement:	18 décembre 2004
Lieu de lancement:	Kourou, Guyane française
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période nodale:	97,94 minutes
Inclinaison:	98,21 degrés
Apogée:	664,00 kilomètres
Périgée:	657,00 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Recherche scientifique et démonstration technologique
Organisme national, international ou privé chargé du lancement:	Institut national de technologie aérospatiale (Espagne) Arianespace (France)
Autres informations (y compris fréquences):	..
Date et motif de destruction ou de panne de l'objet:	..
Date de l'immatriculation:	11 juin 2008

#### MINISAT 1

États de lancement:	Espagne et États-Unis d'Amérique
Nom de l'objet spatial:	MINISAT 1
Indicatif ou numéro d'immatriculation:	ROLEU.ESP 005
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date de lancement:	21 avril 1997
Lieu de lancement:	Grande Canarie (Espagne)
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période nodale:	96,169 minutes
Inclinaison:	150,970 degrés
Apogée:	585,000 kilomètres
Périgée:	566,000 kilomètres

---

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

Fonction générale de l'objet spatial:	Recherche scientifique, astrophysique, recherche sur la microgravité et démonstration technologique
Organisme national, international ou privé chargé du lancement:	Institut national de technologie aérospatiale (Espagne) Orbital Sciences Corporation (États-Unis d'Amérique)
Autres informations (y compris fréquences):	..
Fréquence d'émission:	2223,0000 MHz
Fréquence de réception:	2047,0175 MHz
Date et motif de destruction ou de panne de l'objet:	Retour dans l'atmosphère terrestre le 14 février 2002
Date de l'immatriculation:	8 juillet 1997

### **HISPASAT 1C**

États de lancement:	Espagne et États-Unis d'Amérique
Nom de l'objet spatial:	HISPASAT 1C
Indicatif ou numéro d'immatriculation:	ROLEU.ESP 006
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date de lancement:	3 février 2000
Lieu de lancement:	Complexe SLC 36B, Cape Canaveral Air Force Station, Patrick Air Force Base, Floride (États-Unis d'Amérique)
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période nodale:	1 436 minutes
Inclinaison:	0 degré
Apogée:	35 797 kilomètres
Périgée:	35 778 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Services de télécommunication
Organisme national, international ou privé chargé du lancement:	Lockheed Martin Commercial Launch Services (États-Unis d'Amérique)
Autres informations (y compris fréquences):	..
Date et motif de destruction ou de panne de l'objet:	..
Date de l'immatriculation:	4 octobre 2000

**HISPASAT 1D**

États de lancement:	Espagne et États-Unis d'Amérique
Nom de l'objet spatial:	HISPASAT 1D
Indicatif ou numéro d'immatriculation:	ROLEU.ESP 007
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date de lancement:	18 septembre 2002
Lieu de lancement:	Complexe SLC 36A, Cape Canaveral Air Force Station, Patrick Air Force Base, Floride (États-Unis d'Amérique)
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période nodale:	1 436,0 minutes
Inclinaison:	0,0 degré
Apogée:	35 787,6 kilomètres
Périgée:	35 787,6 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Services de télécommunication
Organisme national, international ou privé chargé du lancement:	Lockheed Martin Commercial Launch Services (États-Unis d'Amérique)
Autres informations (y compris fréquences):	..
Date et motif de destruction ou de panne de l'objet:	..
Date de l'immatriculation:	8 mai 2003

---