



Secrétariat

Distr.: Générale
18 novembre 2004

Français
Original: Anglais

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

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

**Note verbale datée du 7 octobre 2004, adressée au Secrétaire
général par la Mission Permanente de l'Allemagne auprès de
l'Organisation des Nations Unies (Vienne)**

La Mission permanente de l'Allemagne auprès de l'Organisation des Nations Unies (Vienne) présente ses compliments au Secrétaire général et a l'honneur, 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) de lui adresser ci-joint les renseignements concernant les objets spatiaux lancés par l'Allemagne (voir annexe).



Annexe

Renseignements sur les objets spatiaux lancés par l'Allemagne*

Equator-S

Numéro d'immatriculation:	D-R012
Type:	Engin spatial non habité
État de lancement:	Allemagne
Désignation de l'objet spatial:	Equator-S
Date et lieu de lancement:	2 décembre 1997 à Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période:	22,3 heures
Inclinaison:	4 degrés
Apogée:	67 275 kilomètres
Périgée:	497 kilomètres
Fonction générale:	Produire des mesures à haute résolution du plasma, des champs magnétique et électrique dans la région interplanétaire, en particulier la magnétopause côté jour à faible latitude et sa couche limite, la région du courant de l'anneau équatorial et la couche de plasma équatorial proche de la Terre
Date d'immatriculation au registre des aéronefs de l'Allemagne sous l'appellation "engin spatial":	16 février 1999

SAFIR-2

Numéro d'immatriculation:	D-R013
Type:	Engin spatial non habité
État de lancement:	Allemagne
Désignation de l'objet spatial:	SAFIR-2
Date et lieu de lancement:	10 juillet 1998 à Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période:	101 minutes

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

Inclinaison:	98,8 degrés
Apogée:	817 kilomètres
Périgée:	817 kilomètres
Fonction générale:	Satellite pour la communication bidirectionnelle de données à faible débit

Date d'immatriculation au registre des
aéronefs de l'Allemagne sous
l'appellation "engin spatial": 16 février 1999

DLR-TUBSAT

Numéro d'immatriculation:	D-R020
Type:	Engin spatial non habité
État de lancement:	Allemagne
Désignation de l'objet spatial:	DLR-TUBSAT
Date et lieu de lancement:	26 mai 1999 à Sriharikota (Inde)

Principaux paramètres de l'orbite:

Période:	99,4 minutes
Inclinaison:	98,38 degrés
Apogée:	724 kilomètres
Périgée:	724 kilomètres

Fonction générale: Satellite expérimental pour des
observations de la Terre dans le spectre
visible

Date d'immatriculation au registre des
aéronefs de l'Allemagne sous
l'appellation "engin spatial" 19 janvier 2000

AMSAT-Oscar 40

Numéro d'immatriculation:	D-R025
Type:	Engin spatial non habité
État de lancement:	Allemagne
Désignation de l'objet spatial:	AMSAT Oscar 40
Date et lieu de lancement:	15 novembre 2000 à Kourou (Guyane française)

Principaux paramètres de l'orbite:

Période:	1 147 minutes
Inclinaison:	9 degrés
Apogée:	59 000 kilomètres

Périgée: 1 200 kilomètres
Fonction générale: Recherche; diffusion de l'information
Date d'immatriculation au registre des aéronefs de l'Allemagne sous l'appellation "engin spatial": 15 juillet 2004

RUBIN 2

Numéro d'immatriculation: D-R026
Type: Satellite
État de lancement: Allemagne
Désignation de l'objet spatial: RUBIN 2
Date et lieu de lancement: 20 décembre 2002 à Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite:
Période: Environ 90 minutes
Inclinaison: 65 degrés
Apogée: 650 kilomètres
Périgée: 650 kilomètres
Fonction générale: Expériences technologiques et transfert de données par le système Orbcomm
Date d'immatriculation au registre des aéronefs de l'Allemagne sous l'appellation "engin spatial": 6 septembre 2004
