



Secrétariat

Distr. GÉNÉRALE

ST/SG/SER.E/337
13 mai 1998

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**

**Note verbale datée du 24 avril 1998 adressée au Secrétaire général par la mission permanente
du Japon auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne**

La mission permanente du Japon auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne présente ses compliments au Secrétaire général de l'Organisation et a l'honneur de lui adresser ci-joint, conformément au paragraphe 1 de l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique*, des informations concernant les objets spatiaux suivants: MUSES-B/VSOP (HALCA), JCSAT-4, BSAT-1a, SUPERBIRD-C, Engineering Test Satellite VII (ETS-VII) et JCSAT-5 (voir annexe).

*Résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe, en date du 12 novembre 1974.

*Annexe***RENSEIGNEMENTS CONCERNANT LES LANCEMENTS EFFECTUÉS PAR LE JAPON***

Nom du satellite:	MUSES-B/VSOP(HALCA)
Indicatif:	1997-005A
Nom de l'État de lancement:	Japon
Date du lancement:	12 février 1997 (4 h 50 GMT)
Site de lancement:	Japon (Centre spatial de Kagoshima)
Principaux paramètres orbitaux:	
1. Période nodale:	6 h 20 mn
2. Inclinaison:	31,3 degrés
3. Apogée:	21 400 kilomètres
4. Périgée:	560 kilomètres
Fonctions générales de l'objet spatial:	Expérience technique y compris déploiement d'une antenne de grande envergure et expériences de radioastronomie utilisant la VLBI spatiale
Lanceur:	M-V (premier)
Organisme chargé du lancement:	Institute of Space and Astronautical Science (ISAS), Ministère de l'éducation, de la science, des sports et de la culture

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

Nom du satellite:	JCSAT-4
Indicatif:	1997-007A
Nom de l'État de lancement:	Japon (États-Unis d'Amérique)
Date de lancement:	17 février 1997 (1 h 42 GMT)
Site de lancement:	États-Unis, Floride (cap Canaveral)
Principaux paramètres orbitaux:	
1. Période nodale:	1 436 minutes
2. Inclinaison:	0,026 degrés
3. Apogée:	35 794 kilomètres
4. Périgée:	35 780 kilomètres
Fonctions générales de l'objet spatial:	Communications intérieures et internationales, radiodiffusion intérieure et internationale
Lanceur:	ATLAS II AS
Organisme chargé du lancement:	Lockheed Martin Commercial Launch Service Inc.

Nom du satellite:	BSAT-1a
Indicatif:	1997-016B
Nom de l'État de lancement:	Japon (France)
Date de lancement:	16 avril 1997 (23 h 8 GMT)
Site du lancement:	Guyane française (Kourou)
Principaux paramètres orbitaux:	
1. Période nodale:	1 436 minutes
2. Inclinaison:	0,093 degrés
3. Apogée:	35 838 kilomètres
4. Périgée:	35 743 kilomètres
Fonctions générales de l'objet spatial:	Radiodiffusion nationale directe
Lanceur:	Ariane 44LP
Organisme chargé du lancement:	Arianespace

Nom du satellite:	SUPERBIRD-C
Indicatif:	1997-036A
Nom de l'État de lancement:	Japon (États-Unis d'Amérique)
Date de lancement:	28 juillet 1997 (1 h 15 GMT)
Site du lancement:	ÉtatsUnis, Floride (cap Canaveral)
Principaux paramètres orbitaux:	
1. Période nodale:	1436,09 minutes
2. Inclinaison:	0,02655 degrés
3. Apogée:	35 791,92 kilomètres
4. Périgée:	35 780,90 kilomètres
Fonctions générales de l'objet spatial:	Communications intérieures et internationales
Lanceur:	ATLAS II AS
Organisme chargé du lancement:	Lockheed Martin Commercial Launch Services Inc.

Nom du satellite:	Engineering Test Satellite-VII (ETS-VII) [Kiku VII (Orihime - Hikoboshi)]	
Indicatif:	1997-074B	
Nom de l'État de lancement:	Japon	
Date du lancement:	27 novembre 1997 (21 h 27 GMT)	
Site du lancement:	Japon (Centre spatial de Tanegashima)	
Principaux paramètres orbitaux:	(Au 28 novembre)	(Au 20 décembre)
1. Période nodale:	94 minutes	95 minutes
2. Inclinaison:	34,9 degrés	34,9 degrés
3. Apogée:	551,1 kilomètres	550,3 kilomètres
4. Périgée:	376,9 kilomètres	546,6 kilomètres
Fonctions générales de l'objet spatial:	ETS-VII comprend deux satellites nommés "Chaser" (Hikoboshi) et "Target" (Orihime). Après le lancement, Chaser mettra le satellite Target en orbite; puis il effectuera des expériences de rendez-vous et d'amarrage automatique dans l'espace avec le satellite Target et par télécommande. Il effectuera des expériences de robotique spatiale en utilisant entre autres le bras télémanipulateur, l'unité remplaçable en orbite installés sur le satellite Chaser. Ces expériences seront exécutées par l'intermédiaire de satellites de relais des données en vue d'étudier la capacité intégrée en orbite.	
Lanceur:	H-II Rocket Flight 6F (H-II, 6F)	
Organisme chargé du lancement:	National Space Development Agency of Japon (NASDA)	

Nom du satellite:	JCSAT-5
Désignation:	1997-075A
Nom de l'État de lancement:	Japon (France)
Date de lancement:	2 décembre 1997 (22 h 52 GMT)
Site de lancement:	Guyane française (Kourou)
Principaux paramètres orbitaux:	(Au 15 janvier 1998 (JST))
1. Période nodale:	1 436 minutes
2. Inclinaison:	0,013 degrés
3. Apogée:	35 792 kilomètres
4. Périgée:	35 783 kilomètres
Fonctions générales de l'objet spatial:	Communications intérieures et internationales
Lanceur:	Ariane 44P
Organisme chargé du lancement:	Arianespace