



**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 13 décembre 2018, 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, 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 communiquer des renseignements concernant les objets spatiaux lancés par le Japon (annexe I) et des informations supplémentaires sur un objet spatial précédemment immatriculé (annexe II)¹.

¹ Les données sur les objets spatiaux référencés dans les annexes ont été inscrites dans le Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 31 décembre 2018.



Annexe I

Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par le Japon*

Kirameki-1gou

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-033A
Nom de l'objet spatial	Kirameki-1gou
Indicatif national	2018-033A
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	5 avril 2018 à 21 h 34 UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 440 minutes
Inclinaison	0,016 degrés
Apogée	35 802 kilomètres
Périgée	35 787 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Position géostationnaire	162 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Ministère japonais de la défense
Lanceur	Ariane 5 ECA
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

Véhicule de transfert H-II « Kounotori7 » (HTV7)

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-073A
Nom de l'objet spatial	Véhicule de transfert H-II « Kounotori7 » (HTV7)
Indicatif national	2018-073A
État d'immatriculation	Japon

* Ces renseignements ont été communiqués au moyen du formulaire établi conformément à la résolution 62/101 de l'Assemblée générale ; leur présentation a été modifiée par le Secrétariat.

Date et territoire ou lieu de lancement	22 septembre 2018 à 17 h 52 mn 27 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,7 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	410,4 kilomètres
Périgée	399,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	HTV7 est un vaisseau de ravitaillement non habité utilisé pour transporter jusqu'à la Station spatiale internationale divers chargements comprenant notamment du matériel de recherche, du matériel de remplacement et des biens de consommation courante.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur H-IIB, vol n° 7 (H-IIB-F7)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 23 octobre 2018 Après la livraison de son chargement à la Station spatiale internationale, le HTV7 se séparera de la Station et fera une rentrée contrôlée dans l'atmosphère terrestre. Une petite capsule se séparera de HTV7 au moment de sa rentrée dans l'atmosphère.

Satellite d'observation des gaz à effet de serre 2 « Ibuki-2 » (GOSAT-2)

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-084B
Nom de l'objet spatial	Satellite d'observation des gaz à effet de serre 2 « Ibuki-2 » (GOSAT-2)
Indicatif national	2018-084B
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 4 h 8 mn 0 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97,0 minutes
Inclinaison	97,8 degrés
Apogée	614,8 kilomètres

Périgée	611,7 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	En tant que successeur de la mission Ibuki, Ibuki-2 (GOSAT-2) vise à observer les gaz à effet de serre avec une plus grande exactitude grâce à des capteurs embarqués plus performants. L'Accord de Paris, adopté à la vingt et unième session de la Conférence des Parties à la Convention-cadre des Nations Unies sur les changements climatiques, exige que les parties à la Convention présentent des données sur leurs émissions annuelles de gaz à effet de serre. GOSAT-2 fournira des données destinées à faciliter la création et la publication d'inventaires fiables des émissions de dioxyde de carbone résultant d'activités humaines.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Ministère de l'environnement du Japon/ Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 40 (H-IIA-F40)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 29 octobre 2018 Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale.

Corps de fusée du lanceur M-4S, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1971-011B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-4S, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 février 1971 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	106 minutes
Inclinaison	29,7 degrés
Apogée	1 110 kilomètres
Périgée	990 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-4S, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-4S, vol n° 2
Autres renseignements	L'organisme de lancement est l'Institut des sciences spatiales et astronautiques de l'Université de Tokyo.

Corps de fusée du lanceur M-4S, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1971-080B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-4S, vol n° 3
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	28 septembre 1971 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	113 minutes
Inclinaison	32,1 degrés
Apogée	1 870 kilomètres
Périgée	865 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-4S, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-4S, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques

Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1975-082B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 septembre 1975 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	106 minutes
Inclinaison	47 degrés
Apogée	1 104 kilomètres

Périgée	977 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur N-I, vol n° 1.
Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique	
Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial du Japon

Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1976-019B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 février 1976 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	105,1 minutes
Inclinaison	69,7 degrés
Apogée	1 012 kilomètres
Périgée	990 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur N-I, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 4

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1978-018B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 4
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 février 1978 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107 minutes
Inclinaison	69,4 degrés
Apogée	1 222 kilomètres
Périgée	977 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur N-I, vol n° 4.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Débris du lanceur N-I, vol n° 4

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1978-018C
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur N-I, vol n° 4
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 février 1978 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107 minutes
Inclinaison	69,4 degrés
Apogée	1 222 kilomètres
Périgée	977 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur N-I, vol n° 4.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur M-3H, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1978-087B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-3H, vol n° 3
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	16 septembre 1978 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	524 minutes
Inclinaison	31,1 degrés
Apogée	30 051 kilomètres
Périgée	227 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-3H, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-3H, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques

Débris du lanceur M-3H, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1978-087C
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur M-3H, vol n° 3
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 septembre 1978 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	524 minutes
Inclinaison	31,1 degrés
Apogée	30 051 kilomètres
Périgée	227 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur M-3H, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-3H, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques

Corps de fusée du lanceur N-II, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1981-012C
--	-----------

Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur N-II, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	11 février 1981 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	636 minutes
Inclinaison	28,6 degrés
Apogée	35 824 kilomètres
Périgée	223 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur N-II, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-II, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 7

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1982-087B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur N-I, vol n° 7
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 septembre 1982 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107 minutes
Inclinaison	44,6 degrés
Apogée	1 221 kilomètres
Périgée	967 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur N-I, vol n° 7.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 7
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Débris du lanceur N-I, vol n° 7

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1982-087C
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur N-I, vol n° 7
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 septembre 1982 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107 minutes
Inclinaison	44,6 degrés
Apogée	1 221 kilomètres
Périgée	967 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur N-I, vol n° 7.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 7
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Débris du lanceur N-I, vol n° 7

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1982-087D
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur N-I, vol n° 7
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 septembre 1982 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107 minutes
Inclinaison	44,6 degrés
Apogée	1 221 kilomètres
Périgée	967 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur N-I, vol n° 7.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-I, vol n° 7
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur M-3SII, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1985-001B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-3SII, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	7 janvier 1985 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-3SII, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-3SII, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus parce que le corps de fusée a été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Corps de fusée du lanceur M-3SII, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1985-073C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-3SII, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	18 août 1985 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-3SII, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-3SII, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus parce que le corps de fusée a été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Corps de fusée du lanceur N-II, vol n° 7

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1987-018B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur N-II, vol n° 7
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	19 février 1987 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	103 minutes
Inclinaison	99,1 degrés
Apogée	918 kilomètres
Périgée	904 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur N-II, vol n° 7.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur N-II, vol n° 7
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-I, vol n° 5

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1989-070B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-I, vol n° 5
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	5 septembre 1989 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	111,24 minutes
Inclinaison	28,17 degrés

Apogée	2 392 kilomètres
Périgée	176 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-I, vol n° 5.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-I, vol n° 5
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur M-3SII, vol n° 5

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1990-007D
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-3SII, vol n° 5
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	24 janvier 1990 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-3SII, vol n° 5.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-3SII, vol n° 5
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus parce que le corps de fusée a été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Corps de fusée du lanceur H-I, vol n° 6

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1990-013D
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-I, vol n° 6
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	7 février 1990 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	112,1 minutes
Inclinaison	99,0 degrés
Apogée	1 736,2 kilomètres
Périgée	907,1 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-I, vol n° 6.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-I, vol n° 6
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-II, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1994-007C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-II, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	2 mars 1994 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	645 minutes
Inclinaison	28,6 degrés
Apogée	36 261 kilomètres
Périgée	449 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-II, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-II, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-II, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1995-011C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-II, vol n° 3

État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	18 mars 1995 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	460,43 minutes
Inclinaison	25,21 degrés
Apogée	26 467 kilomètres
Périgée	280 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-II, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-II, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-II, vol n° 4

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1996-046C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-II, vol n° 4
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 août 1996 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	106 minutes
Inclinaison	99 degrés
Apogée	1 321 kilomètres
Périgée	799 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-II, vol n° 4.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-II, vol n° 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur M-V, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1997-005B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-V, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	12 février 1997 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	133,33 minutes
Inclinaison	31,14 degrés
Apogée	4 288 kilomètres
Périgée	246 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-V, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-V, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques

Débris du lanceur M-V, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1997-005G
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur M-V, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	12 février 1997 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	246,92 minutes
Inclinaison	31,45 degrés
Apogée	13 060 kilomètres
Périgée	259 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur M-V, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-V, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques

Corps de fusée du lanceur M-V, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1998-041C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-V, vol n° 3
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 juillet 1998 UTC ; Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	27 724,05 minutes
Inclinaison	23,88 degrés
Apogée	592 196 kilomètres
Périgée	1 917 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-V, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-V, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Institut des sciences spatiales et astronautiques

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2001-038B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 août 2001 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	10 heures 40 minutes
Inclinaison	28,5 degrés
Apogée	36 205,3 kilomètres
Périgée	253,0 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 1.
--------------------------------------	--

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2002-003C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	4 février 2002 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	10 heures 35 minutes
Inclinaison	28,5 degrés
Apogée	35 696 kilomètres
Périgée	500 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2002-003D
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	4 février 2002 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	10 heures 35 minutes
Inclinaison	28,5 degrés

Apogée	35 696 kilomètres
Périgée	500 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2002-003E
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	4 février 2002 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	10 heures 35 minutes
Inclinaison	28,5 degrés
Apogée	35 696 kilomètres
Périgée	500 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2002-003F
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	4 février 2002 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	10 heures 35 minutes
Inclinaison	28,5 degrés
Apogée	35 696 kilomètres
Périgée	500 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2002-042D
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 3
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	10 septembre 2002 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	609,14 minutes
Inclinaison	28,29 degrés
Apogée	34 405 kilomètres
Périgée	446 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 4

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2002-056E
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 4
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	14 décembre 2002 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	101 minutes
Inclinaison	98,7 degrés
Apogée	820 kilomètres
Périgée	803 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 4.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence nationale de développement spatial

Corps de fusée du lanceur M-V, vol n° 5

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2003-019B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur M-V, vol n° 5
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 mai 2003 UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur M-V, vol n° 5.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur M-V, vol n° 5
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus parce que le corps de fusée a été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 8

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2006-002B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 8
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	24 janvier 2006 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	99 minutes
Inclinaison	98,1 degrés
Apogée	712,1 kilomètres
Périgée	690,3 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 8.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 8
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 9

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2006-004B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 9
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	18 février 2006 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	514,09 minutes
Inclinaison	28,18 degrés
Apogée	29 510 kilomètres
Périgée	249 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 9.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 9
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 11

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2006-059B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 11
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	18 décembre 2006 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	285,38 minutes
Inclinaison	28,61 degrés
Apogée	15 730 kilomètres
Périgée	230 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 11.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 11
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 13

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2007-039D
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 13
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	14 septembre 2007 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	29,9 degrés
Apogée	232 805 kilomètres
Périgée	281 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 13.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
 Lanceur Lanceur H-IIA, vol n° 13
 Autres renseignements Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 14

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale 2008-007B
 Nom de l'objet spatial Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 14
 État d'immatriculation Japon
 Date et territoire ou lieu de lancement 23 février 2008 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
 Principaux paramètres de l'orbite
 Période nodale 538,18 minutes
 Inclinaison 27,94 degrés
 Apogée 30 837 kilomètres
 Périgée 240 kilomètres
 Fonction générale de l'objet spatial L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 14.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
 Lanceur Lanceur H-IIA, vol n° 14
 Autres renseignements Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 15

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale 2009-002J
 Nom de l'objet spatial Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 15
 État d'immatriculation Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	23 janvier 2009 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,1 minutes
Inclinaison	98,1 degrés
Apogée	676,8 kilomètres
Périgée	655,7 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 15.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 15
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 16

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2009-066B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 16
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	28 novembre 2009 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	601 kilomètres
Périgée	597 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 16.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 16 (H-IIA-F16)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 17

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2010-020G
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 17
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2010 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 17.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 17
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus parce que le corps de fusée a été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 17

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2010-020H
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 17
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2010 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–

Fonction générale de l'objet spatial L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 17.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Lanceur Lanceur H-IIA, vol n° 17

Autres renseignements Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus parce que l'objet a été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 18

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale 2010-045B

Nom de l'objet spatial Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 18

État d'immatriculation Japon

Date et territoire ou lieu de lancement 11 septembre 2010 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	320,14 minutes
Inclinaison	31,94 degrés
Apogée	18 034 kilomètres
Périgée	213 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 18.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Lanceur Lanceur H-IIA, vol n° 18

Autres renseignements Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 19

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale 2011-050B

Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 19
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	23 septembre 2011 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	603 kilomètres
Périgée	588 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 19.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 19 (H-IIA-F19)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025E
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025F
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025G
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025H
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025Q
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025R
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2012-025S
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 21
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mai 2012 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,0 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	671,6 kilomètres
Périgée	651,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 21.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 21
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur Epsilon, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2013-049B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur Epsilon, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	14 septembre 2013 UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	106,2 minutes
Inclinaison	29,7 degrés
Apogée	1 156,8 kilomètres
Périgée	946,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur Epsilon, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur Epsilon, vol n° 1

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2013-049C
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur Epsilon, vol n° 1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	14 septembre 2013 UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	106,2 minutes
Inclinaison	29,7 degrés
Apogée	1 156,8 kilomètres
Périgée	946,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur Epsilon, vol n° 1.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 1
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 24

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2014-029F
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 24
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	24 mai 2014 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97,1 minutes
Inclinaison	97,9 degrés
Apogée	639 kilomètres
Périgée	602 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 24.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 24
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 25

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2014-060B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 25
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	10 juillet 2014 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	567,54 minutes
Inclinaison	22,45 degrés
Apogée	32 400 kilomètres
Périgée	258 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 25.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 25
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 26

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2014-076E
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 26
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 décembre 2014 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 26.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale Les principaux paramètres de l'orbite ne sont pas connus, le corps de fusée ayant été injecté sur une orbite éloignée de la Terre.

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 27

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2015-004B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 27
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} février 2015 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94 minutes
Inclinaison	97,5 degrés
Apogée	514 kilomètres
Périgée	494 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 27.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 27 (H-IIA-F27)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 28

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2015-015B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 28
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	26 mars 2015 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	498 kilomètres
Périgée	483 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 28.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 28 (H-IIA-F28)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 29

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2015-068B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 29
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	24 novembre 2015 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	677,42 minutes
Inclinaison	19,83 degrés
Apogée	35 694 kilomètres
Périgée	2 651 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 29.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 29
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 30

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2016-012E
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 30
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 février 2016 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,2 minutes
Inclinaison	31,0 degrés
Apogée	576,5 kilomètres
Périgée	574,4 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 30.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 30
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 31

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2016-064B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 31
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	2 novembre 2016 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	586,82 minutes
Inclinaison	22,52 degrés
Apogée	33 435 kilomètres
Périgée	245 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 31.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 31
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur Epsilon, vol n° 2

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2016-080B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur Epsilon, vol n° 2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	20 décembre 2016 UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	568,08 minutes
Inclinaison	31,65 degrés
Apogée	35 250,75 kilomètres
Périgée	435,67 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur Epsilon, vol n° 2.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 2
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 33

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-015B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 33
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mars 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	514 kilomètres
Périgée	496 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 33.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 33 (H-IIA-F33)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 34

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-028B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 34
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} juin 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	623,69 minutes
Inclinaison	31,45 degrés
Apogée	35 295 kilomètres
Périgée	311 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 34.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 34
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 35

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-048B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 35
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	19 août 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	623,20 minutes
Inclinaison	19,95 degrés
Apogée	35 257 kilomètres
Périgée	324 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 35.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 35
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 36

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-062B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 36
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 octobre 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	623,14 minutes
Inclinaison	31,52 degrés
Apogée	35 272 kilomètres
Périgée	305 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 36.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 36
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 37

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-082C
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 37
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	23 décembre 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	101,0 minutes
Inclinaison	98,7 degrés
Apogée	806,3 kilomètres
Périgée	789,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 37.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 37
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 37

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-082D
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 37
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	23 décembre 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	101,0 minutes
Inclinaison	98,7 degrés
Apogée	806,3 kilomètres
Périgée	789,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 37.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 37
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 37

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2017-082E
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 37
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	23 décembre 2017 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	101,0 minutes
Inclinaison	98,7 degrés
Apogée	806,3 kilomètres
Périgée	789,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 37.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 37
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur Epsilon, vol n° 3

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-007B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur Epsilon, vol n° 3
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 janvier 2018 UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,7 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	516 kilomètres
Périgée	506 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur Epsilon, vol n° 3.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 38

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-021B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 38
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	27 février 2018 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	498 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 38.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 38 (H-IIA-F38)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 38

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-021D
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 38
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	27 février 2018 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	498 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 38.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 38 (H-IIA-F38)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 7

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-073B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 7
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	22 septembre 2018 à 17 h 52 mn 27 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	89,30 minutes
Inclinaison	51,66 degrés
Apogée	299,5 kilomètres
Périgée	199,7 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIB, vol n° 7.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	23 septembre 2018

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIB, vol n° 7 (H-IIB-F7)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 40

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-084L
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 40
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 4 h 8 mn 0 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,97 minutes
Inclinaison	97,85 degrés
Apogée	613,6 kilomètres
Périgée	612,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 40.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 40 (H-IIA-F40)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 40

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-084C
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 40
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 4 h 8 mn 0 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,97 minutes
Inclinaison	97,85 degrés
Apogée	613,6 kilomètres
Périgée	612,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 40.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 40 (H-IIA-F40)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 40

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-084D
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 40
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 4 h 8 mn 0 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,97 minutes
Inclinaison	97,85 degrés
Apogée	613,6 kilomètres
Périgée	612,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 40.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 40 (H-IIA-F40)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Débris du lanceur H-IIA, vol n° 40

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-084E
Nom de l'objet spatial	Débris du lanceur H-IIA, vol n° 40
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 4 h 8 mn 0 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,97 minutes
Inclinaison	97,85 degrés
Apogée	613,6 kilomètres
Périgée	612,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est composé des débris du lanceur H-IIA, vol n° 40.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 40 (H-IIA-F40)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Annexe II

Renseignements supplémentaires concernant un objet spatial lancé par le Japon*

Premier satellite Quasi-Zenith « Michibiki »

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2010-045A
Nom de l'objet spatial	Premier satellite Quasi-Zenith « Michibiki »
Indicatif national	2010-045A
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/620
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	11 septembre 2010 à 11 h 27 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	41 degrés
Apogée	38 900 kilomètres
Périgée	32 600 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Les missions du satellite Michibiki visent à mettre au point, tester et vérifier les technologies de positionnement, de navigation et de synchronisation par satellite en orbite quasi-zénith.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Date du changement de supervision	28 février 2017 UTC
Identité du nouveau propriétaire ou exploitant	Secrétariat de la politique spatiale nationale, Bureau du Cabinet
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 18 (H-IIA-F18)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 13 décembre 2010 Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale.

* Ces renseignements ont été communiqués au moyen du formulaire établi conformément à la résolution 62/101 de l'Assemblée générale ; leur présentation a été modifiée par le Secrétariat.