Nations Unies ST/SG/SER.E/1006

Secrétariat

Distr. générale
15 septembre 2021
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 12 juillet 2021, adressée au Secrétaire général par la Mission permanente de l'Australie auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne

La Mission permanente de l'Australie auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne a l'honneur de communiquer, 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), des renseignements concernant les objets spatiaux M2, Myriota 7 (Tyvak 0152) et Centauri 3 (Tyvak 0210) (voir annexe)[1].

[1] Les données sur les objets spatiaux référencés dans l'annexe ont été inscrites au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 13 juillet 2021.

V.21-06770 (F) 291021 011121

Merci de recycler

Annexe

Données sur les objets spatiaux lancés par l'Australie*

M2

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	2021-023C
Nom de l'objet spatial	M2
État d'immatriculation	Australie
Indicatif national/numéro d'immatriculation	01/2021
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande
Date et territoire ou lieu de lancement	22 mars 2021 à 22 h 30 UTC ; péninsule de Mahia (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	45 degrés
Apogée	558,84 kilomètres
Périgée	544,64 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Appuyer les essais de systèmes conçus par l'Université de Nouvelle-Galles du Sud, notamment les capacités de découplage, d'intelligence artificielle et de connaissance de l'environnement spatial. Deux CubeSats 6U presque identiques, actuellement réunis, se sépareront en deux satellites (M2-A et M2-B)

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	Université de Nouvelle-Galles du Sud
Lanceur	Fusée Electron, Rocket Lab

Myriota 7 (Tyvak-0152)

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	2021-023D
Nom de l'objet spatial	Myriota 7 (Tyvak-0152)

* 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.

État d’immatriculation	Australie
Indicatif national/numéro d’immatriculation	06/2020
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande
Date et territoire ou lieu de lancement	22 mars 2021 à 22 h 30 UTC ; péninsule de Mahia (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	45 degrés
Apogée	566 kilomètres
Périgée	554 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Connectivité satellitaire en orbite directe pour les dispositifs de l’Internet des objets

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	Myriota Pty. Ltd.
Lanceur	Fusée Electron, Rocket Lab

Centauri-3 (Tyvak-0210)

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	2021-023B
Nom de l’objet spatial	Centauri-3 (Tyvak-0210)
État d’immatriculation	Australie
Indicatif national/numéro d’immatriculation	02/2021
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande
Date et territoire ou lieu de lancement	22 mars 2021 à 22 h 30 UTC ; péninsule de Mahia (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	45 degrés
Apogée	547,18 kilomètres
Périgée	557,95 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Assurer les communications avec le réseau de la flotte Fleet Space Technologies

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	Fleet Space Technologies Pty. Ltd.
Lanceur	Fusée Electron, Rocket Lab