



**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 15 juillet 2019, adressée au Secrétaire
général par la Mission permanente de la Chine auprès
de l'Organisation des Nations Unies à Vienne**

La Mission permanente de la Chine 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) et à la résolution [62/101](#) de l'Assemblée générale, des renseignements concernant 88 objets spatiaux lancés par la Chine entre le 29 juin 2016 et le 31 décembre 2018 (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 30 août 2019.



Annexe

Original : anglais/chinois

Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par la Chine*

SJ16-02

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

Nom de l'objet spatial	SJ16-02
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 juin 2016 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	75 degrés
Apogée	617 km
Périgée	606 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Tiantong 1-1

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

Nom de l'objet spatial	Tiantong 1-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	5 août 2016 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	3,66 degrés
Apogée	35 814 km
Périgée	35 758 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télécommunications

* 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.

Tiangong-2

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

Nom de l'objet spatial	Tiangong-2
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	15 septembre 2016 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	90,1 minutes
Inclinaison	42,8 degrés
Apogée	347 km
Périgée	200 km
Fonction générale de l'objet spatial	Laboratoire spatial

Shenzhou-11

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

Nom de l'objet spatial	Shenzhou-11
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	16 septembre 2016 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	90,2 minutes
Inclinaison	42,8 degrés
Apogée	380 km
Périgée	200 km
Fonction générale de l'objet spatial	Astronef avec équipage
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	18 novembre 2016 (le module orbital reste en orbite)

Banxing-2

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

Nom de l'objet spatial	Banxing-2
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	22 octobre 2016 UTC ; libéré depuis Tiangong-2 après mise en orbite
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	91 minutes

Inclinaison	42,7 degrés
Apogée	393 km
Périgée	378 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite expérimental

Bayi Shaonianxing (BY70-1)

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	2016-083C
Nom de l'objet spatial	Bayi Shaonianxing (BY70-1)
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	28 décembre 2016 UTC ; Centre de lancement de satellites de Taiyuan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,078 minutes
Inclinaison	97,585 degrés
Apogée	528,645 km
Périgée	224,206 km
Fonction générale de l'objet spatial	Fourniture de services et d'un appui visant à promouvoir la formation aux sciences spatiales chez les jeunes, avec prise de photos de la surface de la Terre, transmission de fichiers audio et communications radio, etc.

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel	19 février 2017
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	19 février 2017
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Désintégration lors de la rentrée dans l'atmosphère
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	École Bayi de Beijing
Lanceur	CZ-2D

Kaidun-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	2017-002C
Nom de l'objet spatial	Kaidun-1
Indicatif national/numéro d'immatriculation	Kaidun-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	9 janvier 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,341 minutes
Inclinaison	97,54 degrés
Apogée	546 km
Périgée	535 km
Fonction générale de l'objet spatial	Vérification des charges utiles du système d'échange de données à très haute fréquence (VDES) et du système d'identification automatique (AIS) en orbite

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	Beijing Caton Global Technology Co., Ltd.
Lanceur	Kuaizhou 1A (KZ-1A)

Tianzhou-1

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

Nom de l'objet spatial	Tianzhou-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	20 avril 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Wenchang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	90,35 minutes
Inclinaison	42,8 degrés
Apogée	383 km
Périgée	200 km

Fonction générale de l'objet spatial	Vaisseau cargo
Date de désintégration/rentree dans l'atmosphère/désorbitation	22 septembre 2017 (désorbitation)

Yaogan-30A

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 septembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30B

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 septembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30C

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30C
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 septembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30D

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30D
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	24 novembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30E

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30E
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	24 novembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30F

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30F
------------------------	------------

État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	24 novembre 2017 UTC; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30G

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30G
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 décembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30H

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30H
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 décembre 2017 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30J

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30J
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 décembre 2017 UTC; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Vingt-sixième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Vingt-sixième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	11 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,22 degrés
Apogée	21 541 km
Périgée	21 515 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Vingt-septième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Vingt-septième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	11 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes

Inclinaison	55,22 degrés
Apogée	21 540 km
Périgée	21 515 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

HA-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	2018-008B
Nom de l'objet spatial	HA-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,4 minutes
Inclinaison	97,54 degrés
Apogée	535 km
Périgée	535 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection ; transmission vocale, vérification des voiles de désorbitation.

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 des sciences et technologies de Nanjing
Lanceur	CZ-11

Weina-1A

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

Nom de l'objet spatial	Weina-1A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de téledétection

Yaogan-30K**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30K
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30L**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30L
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-30M**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	Yaogan-30M
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 janvier 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,67 minutes
Inclinaison	35 degrés

Apogée	600 km
Périgée	600 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

FengMaNiu 1 (FMN 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	2018-015A
Nom de l'objet spatial	FengMaNiu 1 (FMN 1)
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	2 février 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,5 minutes
Inclinaison	97,37 degrés
Apogée	500 km
Périgée	500 km
Fonction générale de l'objet spatial	Imagerie panoramique de l'environnement spatial du satellite, communication entre le sol et l'espace, et vérification de la fiabilité de la plateforme satellite
Date de désorbitation	30 décembre 2030 UTC

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel	1 ^{er} août 2018 UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Pas de capacité de transfert orbital
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	LinkSpace Aerospace Technology, Inc.
Lanceur	Long March 2D (CZ-2D)

Shaonian Xing

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

Nom de l'objet spatial	Shaonian Xing
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	2 février 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,533 minutes
Inclinaison	97,414 degrés
Apogée	511,3 km
Périgée	489,5 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection optique

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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D (CZ-2D)

Trentième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trentième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 mars 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,18 degrés
Apogée	21 535 km
Périgée	21 521 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Trente et unième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente et unième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 mars 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,18 degrés
Apogée	21 545 km
Périgée	21 511 km

Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation
--------------------------------------	-------------------------

Yaogan-31A

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-31A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	10 avril 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	107,05 minutes
Inclinaison	63,41 degrés
Apogée	1 118 km
Périgée	1 062 km

Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection
--------------------------------------	----------------------------

Yaogan-31B

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-31B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	10 avril 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	107,05 minutes
Inclinaison	63,41 degrés
Apogée	1 118 km
Périgée	1 062 km

Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection
--------------------------------------	----------------------------

Yaogan-31C

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-31C
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	10 avril 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	107,05 minutes
----------------	----------------

Inclinaison	63,41 degrés
Apogée	1 118 km
Périgée	1 062 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Weina-1B

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

Nom de l'objet spatial	Weina-1B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	10 avril 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	107,05 minutes
Inclinaison	63,41 degrés
Apogée	1 118 km
Périgée	1 062 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

ZHOBT1-01

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	2018-040A
Nom de l'objet spatial	ZHOBT1-01
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	26 avril 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	509,6 km
Périgée	508,5 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre

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	Zhuhai Orbita Aerospace Technology Co., Ltd.
Lanceur	CZ-11

Zhuhai-1 (ZHOBT-03)**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	2018-040C
Nom de l'objet spatial	Zhuhai-1 (ZHOBT-03)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	ZHOBT-03
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	26 avril 2018 UTC; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	509,6 km
Périgée	508,5 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre

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	Zhuhai Orbita Aerospace Technology Co., Ltd.
Lanceur	CZ-11

Zhuhai-1 (ZHOBT-04)**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	2018-040D
Nom de l'objet spatial	Zhuhai-1 (ZHOBT-04)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	ZHOBT-04
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	26 avril 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	509,6 km
Périgée	508,5 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre

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	Zhuhai Orbita Aerospace Technology Co., Ltd.
Lanceur	CZ-11

Zhuhai-1 (ZHOBT-05)

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	2018-040E
Nom de l'objet spatial	Zhuhai-1 (ZHOBT-05)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	ZHOBT-05
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	26 avril 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	509,6 km
Périgée	508,5 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre

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	Zhuhai Orbita Aerospace Technology Co., Ltd.
Lanceur	CZ-11

Longjiang-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	2018-045B
Nom de l'objet spatial	Longjiang-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2018 à 21 h 28 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–

Inclinaison	20 degrés
Apogée	388 650 km
Périgée	203 km
Fonction générale de l'objet spatial	Longjiang-1 est un orbiteur lunaire destiné à des activités de radioastronomie à basse fréquence, de radioamateur et de formation

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel	21 mai 2018 à 19 h 54 mn 0 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Institut de technologie de Harbin
Lanceur	CZ-4C

Longjiang-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	2018-045C
Nom de l'objet spatial	Longjiang-2
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2018 à 21 h 28 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	40,3 degrés
Apogée	13 704 km
Périgée	357 km
Fonction générale de l'objet spatial	Longjiang-2 est un orbiteur lunaire destiné à des activités de radioastronomie à basse fréquence, de radioamateur et de formation

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	Institut de technologie de Harbin
Lanceur	CZ-4C
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	Lune

Gaofen-6 (GF-6)

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

Nom de l'objet spatial	Gaofen-6 (GF-6)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	GF-6
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	2 juin 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	97,651 minutes
Inclinaison	98,045 degrés
Apogée	649,638 km
Périgée	642,952 km

Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre
--------------------------------------	-------------------------

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	Chine
Lanceur	CZ-2D (Y20)

Fengyun-2H

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

Nom de l'objet spatial	Fengyun-2H
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	5 juin 2018 à 21 h 7 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	1 437 minutes
Inclinaison	0 ± 2,5 degrés
Apogée	35 789,48 km
Périgée	35 785,45 km

Fonction générale de l'objet spatial	Imagerie des nuages et cartographie de la répartition de la vapeur d'eau, par lumière visible dans la journée et par infrarouge jour et nuit ; transmission d'images étendues des nuages à l'usage des stations de données au sol (nationales et étrangères) ; regroupement des données d'observation provenant des plateformes de collecte de données des agences
--------------------------------------	--

météorologiques, maritimes et hydrologiques ; observation du milieu spatial ; et acquisition de données d'observation pour l'ingénierie satellite et la recherche scientifique consacrée au milieu spatial

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

Position géostationnaire	79,1 degrés Est
Modification de la position orbitale	
Position orbitale antérieure	94,1 degrés Est
Nouvelle position orbitale	79,1 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Centre national de météorologie par satellite, Administration météorologique chinoise
Lanceur	CZ-3A

XJS A

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

Nom de l'objet spatial	XJS A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	27 juin 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	35 degrés
Apogée	485 km
Périgée	485 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

XJS B

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

Nom de l'objet spatial	XJS B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	27 juin 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	35 degrés

Apogée	485 km
Périgée	485 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Trente-deuxième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-deuxième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	9 juillet 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	55,04 degrés
Apogée	35 884 km
Périgée	35 698 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Trente-troisième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-troisième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 juillet 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	54,84 degrés
Apogée	21 532 km
Périgée	21 524 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Trente-quatrième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-quatrième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine

Date et territoire ou lieu de lancement	29 juillet 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	54,84 degrés
Apogée	21 532 km
Périgée	21 524 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Gaofen-11

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

Nom de l'objet spatial	Gaofen-11
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	31 juillet 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Taiyuan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,3 minutes
Inclinaison	97,39 degrés
Apogée	546 km
Périgée	233 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Trente-cinquième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-cinquième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	24 août 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	54,9 degrés
Apogée	21 544 km
Périgée	21 512 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Trente-sixième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-sixième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	24 août 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	54,9 degrés
Apogée	21 537 km
Périgée	21 519 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Haiyang-1C (HY-1C)

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

Nom de l'objet spatial	Haiyang-1C (HY-1C)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	HY-1C
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 septembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Taiyuan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	100,347 minutes
Inclinaison	98,6031 degrés
Apogée	782,2543 km
Périgée	782,2543 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation du milieu marin

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	Chine
Lanceur	CZ-2C (Y39)

Trente-septième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-septième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 septembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,01 degrés
Apogée	21 546 km
Périgée	21 510 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Trente-huitième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-huitième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 septembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,01 degrés
Apogée	21 542 km
Périgée	21 514 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

SF-1

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

Nom de l'objet spatial	SF-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 septembre 2018 à 4 h 13 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,77 minutes

Inclinaison	98,19 degrés
Apogée	700 km
Périgée	700 km
Fonction générale de l'objet spatial	Relais de signaux de navigation et communication avec des dispositifs au sol
Date de désintégration/reentrée dans l'atmosphère/désorbitation	30 mars 2020 UTC (estimation)

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel	30 septembre 2019 UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	30 mars 2020 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Beijing Future Navigation Technology Co., Ltd.
Lanceur	KZ-1

Yaogan-32A

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-32A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	9 octobre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,6 minutes
Inclinaison	98,28 degrés
Apogée	697 km
Périgée	694 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Yaogan-32B

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

Nom de l'objet spatial	Yaogan-32B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	9 octobre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,6 minutes
Inclinaison	98,28 degrés
Apogée	697 km
Périgée	695 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de télédétection

Trente-neuvième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Trente-neuvième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	15 octobre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,07 degrés
Apogée	21 551 km
Périgée	21 504 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Quarantième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Quarantième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	15 octobre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	55,07 degrés
Apogée	21 545 km
Périgée	21 511 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Haiyang-2B (HY-2B)

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

Nom de l'objet spatial	Haiyang-2B (HY-2B)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	HY-2B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	25 octobre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Taiyuan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	104 minutes
Inclinaison	99,34 degrés
Apogée	942,36 km
Périgée	938,17 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation du milieu marin

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	Chine
Lanceur	CZ-4B (Y34)

CFOSAT-1

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

Nom de l'objet spatial	CFOSAT-1
Indicatif national/numéro d'immatriculation	CFOSAT-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 0 h 43 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	100,257 minutes
Inclinaison	97,463 degrés
Apogée	520,98 km
Périgée	520,98 km
Fonction générale de l'objet spatial	Observation du milieu marin

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	Chine
Lanceur	CZ-2C (Y44)

Tianqi-1G

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

Nom de l'objet spatial	Tianqi-1G
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 00 h 43 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,04 minutes
Inclinaison	97,52 degrés
Apogée	520,88 km
Périgée	520,88 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite expérimental

Xiaoxiang 1-02

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

Nom de l'objet spatial	Xiaoxiang 1-02
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 00 h 43 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	528 km
Périgée	528 km
Fonction générale de l'objet spatial	Utilisation à des fins d'expérimentation scientifique et de vérification technologique dans le domaine spatial

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	Changsha Tianyi Space Science and Technology Research Institute Co., Ltd.
Lanceur	CZ-2C

Zhaojin-1**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	Zhaojin-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 0 h 43 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	528 km
Périgée	528 km
Fonction générale de l'objet spatial	Utilisation à des fins d'expérimentation scientifique et de vérification technologique dans le domaine spatial

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	Changsha Tianyi Space Science and Technology Research Institute Co., Ltd.
Lanceur	CZ-2C

TY-4 (Changshagaoxin)**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	TY-4 (Changshagaoxin)
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 0 h 43 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	528 km
Périgée	528 km
Fonction générale de l'objet spatial	Utilisation à des fins d'expérimentation scientifique et de vérification technologique dans le domaine spatial

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	Changsha Tianyi Space Science and Technology Research Institute Co., Ltd.
Lanceur	CZ-2C

Quarante et unième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Quarante et unième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} novembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	2,8 degrés
Apogée	35 791 km
Périgée	35 781 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Quarante-deuxième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Quarante-deuxième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	18 novembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	54,92 degrés
Apogée	21 549 km
Périgée	21 507 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

Quarante-troisième satellite de navigation BeiDou

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

Nom de l'objet spatial	Quarante-troisième satellite de navigation BeiDou
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	18 novembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	773 minutes
Inclinaison	54,92 degrés
Apogée	21 547 km
Périgée	21 509 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de navigation

TP-1A

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

Nom de l'objet spatial	TP-1A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 novembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,7 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	506 km
Périgée	486 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite expérimental

TP-1B

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

Nom de l'objet spatial	TP-1B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 novembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,7 minutes
Inclinaison	97,4 degrés

Apogée	506 km
Périgée	486 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite expérimental

Shiyan 6

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

Nom de l'objet spatial	Shiyan 6
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 novembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,7 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	516 km
Périgée	497 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite expérimental

TZ-1

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

Nom de l'objet spatial	TZ-1
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	19 novembre 2018 à 23 h 40 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97,08 minutes
Inclinaison	97,35 degrés
Apogée	500 km
Périgée	500 km
Fonction générale de l'objet spatial	Expérimentations en milieu spatial concernant la technologie de l'informatique en nuage
Date de désintégration/rentree dans l'atmosphère/désorbitation	20 mai 2019 UTC

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel	20 mai 2019 UTC

Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	20 novembre 2019 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Institut du logiciel, Académie chinoise des sciences
Lanceur	CZ-2D

Tianfuxinghe

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

Nom de l'objet spatial	Tianfuxinghe
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	528 km
Périgée	528 km
Fonction générale de l'objet spatial	Utilisation à des fins d'expérimentation scientifique et de vérification technique dans le domaine spatial

Xiaoxiang 1-05

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

Nom de l'objet spatial	Xiaoxiang 1-05
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 à 4 h 12 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	528 km
Périgée	528 km
Fonction générale de l'objet spatial	Utilisation à des fins d'expérimentation scientifique et de vérification technologique dans le domaine spatial

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	Changsha Tianyi Space Science and Technology Research Institute Co., Ltd.
Lanceur	CZ-2D

Tianfu Guoxing 2

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

Nom de l'objet spatial	Tianfu Guoxing 2
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 à 4 h 12 mn 0 s UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	528 km
Périgée	528 km
Fonction générale de l'objet spatial	Utilisation à des fins d'expérimentation scientifique et de vérification technologique dans le domaine spatial

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	Changsha Tianyi Space Science and Technology Research Institute Co., Ltd.
Lanceur	CZ-2D

Juvenile-OFO

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

Nom de l'objet spatial	Juvenile-OFO
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes
Inclinaison	97,62 degrés
Apogée	556 km
Périgée	535 km

Fonction générale de l'objet spatial	Sel-fie, réalité virtuelle, Twinkle
Date de désintégration/reentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2020

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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

Juvenile-5C-02

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

Nom de l'objet spatial	Juvenile-5C-02
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes
Inclinaison	97,62 degrés
Apogée	558,5 km
Périgée	533,6 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection à lumière visible, stockage de données et relais
Date de désintégration/reentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2019

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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

Juvenile-5C-03

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

Nom de l'objet spatial	Juvenile-5C-03
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes

Inclinaison	97,6211 degrés
Apogée	559,9 km
Périgée	534 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection à lumière visible, stockage de données et relais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2019

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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

Juvenile-5C-04

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

Nom de l'objet spatial	Juvenile-5C-04
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes
Inclinaison	97,5878 degrés
Apogée	552,3 km
Périgée	538,4 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection à lumière visible, stockage de données et relais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2019

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	Beijing Minospace Technology Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

Juvenile-5C-05

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

Nom de l'objet spatial	Juvenile-5C-05
État d'immatriculation	Chine

Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes
Inclinaison	97,62 degrés
Apogée	557,4 km
Périgée	532,2 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection à lumière visible, stockage de données et relais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2019

**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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

Juvenile-5C-06

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

Nom de l'objet spatial	Juvenile-5C-06
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes
Inclinaison	97,6195 degrés
Apogée	559 km
Périgée	533,7 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection à lumière visible, stockage de données et relais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2020

**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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

Juvenile-5C-07**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	Juvenile-5C-07
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	7 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,41 minutes
Inclinaison	97,6317 degrés
Apogée	559,1 km
Périgée	533,8 km
Fonction générale de l'objet spatial	Téledétection à lumière visible, stockage de données et relais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 décembre 2019

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	Beijing Commsat Technology Development Co., Ltd.
Lanceur	Long March 2D

CE-4**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	CE-4
Indicatif national/numéro d'immatriculation	CE-4
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	8 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	Exploration de la Lune

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	Chine
Lanceur	CZ-3B/G2 Y30
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	Lune

TJS-3

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

Nom de l'objet spatial	TJS-3
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	24 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Xichang (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436,09 minutes
Inclinaison	0,08 degré
Apogée	35 795 km
Périgée	35 778 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite de communication

Hongyan-1 (HYXZ-0-01)

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

Nom de l'objet spatial	Hongyan-1 (HYXZ-0-01)
Indicatif national/numéro d'immatriculation	HYXZ-0-01
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107,155 minutes
Inclinaison	50,0 degrés
Apogée	1 096,0 km
Périgée	1 094,0 km
Fonction générale de l'objet spatial	Communications, etc.

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	Chine
Lanceur	CZ-2D (Y35)

Yunhai 2-A

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

Nom de l'objet spatial	Yunhai 2-A
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,04 minutes
Inclinaison	50,01 degrés
Apogée	525 km
Périgée	517 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite météorologique

Yunhai 2-B

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

Nom de l'objet spatial	Yunhai 2-B
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	100,87 minutes
Inclinaison	50,01 degrés
Apogée	803 km
Périgée	796 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite météorologique

Yunhai 2-C

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

Nom de l'objet spatial	Yunhai 2-C
État d'immatriculation	Chine

Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,99 minutes
Inclinaison	50,01 degrés
Apogée	524 km
Périgée	512 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite météorologique

Yunhai 2-D

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

Nom de l'objet spatial	Yunhai 2-D
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107,12 minutes
Inclinaison	50,01 degrés
Apogée	1 098 km
Périgée	1 088 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite météorologique

Yunhai 2-E

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

Nom de l'objet spatial	Yunhai 2-E
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	100,87 minutes
Inclinaison	50,01 degrés
Apogée	804 km
Périgée	796 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite météorologique

Yunhai 2-G**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	Yunhai 2-G
État d'immatriculation	Chine
Date et territoire ou lieu de lancement	29 décembre 2018 UTC ; Centre de lancement de satellites de Jiuquan (Chine)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107,17 minutes
Inclinaison	50,01 degrés
Apogée	1 100 km
Périgée	1 092 km
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite météorologique
