



秘书处

Distr.: General
19 February 2021
Chinese
Original: English

和平利用外层空间委员会

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

2021 年 1 月 14 日日本常驻联合国（维也纳）代表团致秘书长的普通照会

日本常驻联合国（维也纳）代表团谨依照《关于登记射入外层空间物体的公约》（大会第 [3235 \(XXIX\)](#) 号决议，附件）第四条的规定，转交日本最新登记和先前登记的射入外层空间物体的相关资料（见附件）。¹

¹ 附件中提及的空间物体数据已于 2021 年 1 月 28 日登入《射入外层空间物体登记册》。



附件

日本发射的空间物体的登记数据*

空间环境数据采集设备 - 附带有效载荷 (SEDA-AP)

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	1998-067PU
空间物体名称	空间环境数据采集设备 - 附带有效载荷 (SEDA-AP)
登记国	日本
其他发射国	美利坚合众国
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2009 年 7 月 15 日；美国国家航空航天局肯尼迪空间中心
基本轨道参数	
交点周期	92.66 分钟
轨道倾角	51.64 度
远地点	408.0 公里
近地点	402.0 公里
空间物体的一般功用	该有效载荷是国际空间站的空间环境监测设施。

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变	
空间物体不再具有功能的日期	2018 年 12 月 20 日协调世界时 22 时 49 分
空间物体所有人或运营人	日本宇宙航空研究开发机构 (日本宇航机构)
运载火箭	STS-127 (奋进号)
其他资料	SEDA-AP 于世界协调时 2018 年 12 月 20 日 22 时 49 分与国际空间站分离 SEDA-AP 没有电池，估计将在 25 年内衰减

* 本资料采用根据大会第 62/101 号决议制作的表格提交，秘书处对格式作了调整。

Hagoromo**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间研究委员会国际编号	1990-007B
空间物体名称	Hagoromo
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 1990 年 1 月 24 日；日本鹿儿岛市宇宙与航天科学研究所鹿儿岛空间中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	月球探索的技术示范

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变	
空间物体不再具有功能的日期	1990 年 3 月 18 日
空间物体所有人或运营人	宇宙与航天科学研究所
运载火箭	M-3SII 号运载火箭第 5 次飞行
空间物体在轨运行所环绕的天体	月球
其他资料	Hagoromo 与母卫星 Hiten (Muses-A) 分离，并于世界协调时 1990 年 3 月 18 日移至月球轨道

Minerva-II-1A**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间物体名称	Minerva-II-1A
国家编号/登记号	2014-076A-A
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 4 时 22 分 4 秒；日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-

远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	Minerva-II-1A 是一辆在“龙宫”表面着陆并使用跳跃机制移动的月球车

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变	
空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 11 月 9 日 10 时 10 分 1 秒
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	Minerva-II-1A 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2018 年 9 月 21 日世界协调时 04 时 05 分部署

Minerva-II-1B

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间物体名称	Minerva-II-1B
国家编号/登记号	2014-076A-B
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒；日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	Minerva-II-1B 是一辆在“龙宫”表面着陆并使用跳跃机制移动的月球车

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 11 月 9 日 10 时 10 分 1 秒
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	Minerva-II-1B 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2018 年 9 月 21 日世界协调时 04 时 05 分部署

OME-C1

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间物体名称	OME-C1
国家编号/登记号	2014-076A-C
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	OME-C1 是保护 Minerva-II-1A 和 Minerva-II-1B 的覆盖物

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	2018 年 9 月 21 日协调世界时 04 时 05 分
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”

其他资料 OME-C1 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2018 年 9 月 21 日世界协调时 04 时 05 分部署

TM-B

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间物体名称	TM-B
国家编号/登记号	2014-076A-D
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	TM-B 是 Hayabusa2 着陆操作的目标标记器

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变	
空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2018 年 10 月 25 日
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	TM-B 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2018 年 10 月 25 日世界协调时 02 时 37 分部署

DCAM3**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间物体名称	DCAM3
国家编号/登记号	2014-076A-G
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	DCAM3 是一款为观察 Hayabusa2 操作情况设计的可展开的摄像机

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料**运行状态的改变**

空间物体不再具有功能的日期	2019 年 4 月 5 日协调世界时 07 时 22 分
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	DCAM3 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2019 年 4 月 5 日世界协调时 02 时 14 分部署

TM-A**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间物体名称	TM-A
国家编号/登记号	2014-076A-H
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心

基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	TM-A 是 Hayabusa2 着陆操作的目标标记器

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变	
空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 5 月 30 日
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	TM-A 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2019 年 5 月 30 日世界协调时 02 时 18 分部署

TM-E

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间物体名称	TM-E
国家编号/登记号	2014-076A-K
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	TM-E 是 Hayabusa2 着陆操作的目标标记器

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 9 月 23 日
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	TM-E 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2019 年 9 月 16 日世界协调时 16 时 17 分部署

TM-C

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间物体名称	TM-C
国家编号/登记号	2014-076A-L
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒；日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	TM-C 是 Hayabusa2 着陆操作的目标标记器

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 9 月 23 日
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”

其他资料	TM-C 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2019 年 9 月 16 日世界协调时 16 时 24 分部署
------	---

OME-C2

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间物体名称	OME-C2
国家编号/登记号	2014-076A-N
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	OME-C2 是保护 Minerva-II-2 的覆盖物

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变	
空间物体不再具有功能的日期	2019 年 10 月 2 日协调世界时 15 时 57 分
空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	OME-C2 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2019 年 10 月 2 日世界协调时 15 时 57 分部署

Minerva-II-2**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间物体名称	Minerva-II-2
国家编号/登记号	2014-074A-M
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 12 月 3 日 04 时 22 分 4 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	-
倾角	-
远地点	-
近地点	-
空间物体的一般功用	微重力条件下小行星表面探测机器人跳跃机制的 科学观测和工程演示

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料**运行状态的改变**

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 11 月 9 日 03 时 03 分 35 秒
空间物体所有人或运营人	日本东北大学
网站	www.hayabusa2.jaxa.jp/en
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行
天体	“龙宫”
其他资料	Minerva-II-2 与小行星探测器 Hayabusa2 相连，后者于 2014 年 12 月 3 日由 H-IIA 火箭发射。它由 Hayabusa2 号转移到小行星“龙宫”上，并于 2019 年 10 月 2 日世界协调时 15 时 57 分部署

“Tsubame”号超低高度试验卫星（SLATS 卫星）**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间研究委员会国际编号	2017-082B
空间物体名称	“Tsubame”号超低高度试验卫星（SLATS 卫星）
登记国	日本
登记文件	ST/SG/SER.E/846

发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2017 年 12 月 23 日 01 时 26 分 22 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	94.9 分钟
倾角	98.3 度
远地点	564.6 公里
近地点	461.2 公里
空间物体的一般功用	SLATS 卫星将使用日本宇航机构开发的离子发动机技术演示超低高度的轨道控制操作。SLATS 卫星获得的大气相关技术数据还将用于未来卫星的设计 此外，SLATS 卫星会对地球进行拍摄。并且会评估该卫星的技术，用于未来的地球观测卫星
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2019 年 10 月 1 日 10 时 13 分 0 秒

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 37 次飞行
其他资料	发射组织是三菱重工有限公司和日本宇航机构 所描述的基本轨道参数截止日期为 2018 年 1 月 25 日 轨道控制操作今后将用于依序降低高度

H-II 号转移飞行器 “Kounotori-8” (HTV8)

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	2019-062A
空间物体名称	H-II 号转移飞行器 “Kounotori-8” (HTV8)
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2019 年 9 月 24 日 16 时 05 分 05 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	92.9 分钟
轨道倾角	51.6 度
远地点	358.5 公里
近地点	346.0 公里

空间物体的一般功用	HTV5 是一个非载人再补给飞船，用来向国际空间站运送各种货物，包括研究材料、用于替换的设备和日用商品
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2019 年 11 月 3 日

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
运载火箭	H-IIB 号运载火箭第 8 次飞行
其他资料	发射组织是三菱重工有限公司和日本宇航机构 所描述的基本轨道参数截止日期为 2019 年 9 月 28 日 在向国际空间站运送货物后，HTV8 将脱离国际空间站，并将在控制下重返大气层

先进工程服务公司卫星 “SOCRATES”

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	2014-029C
空间物体名称	先进工程服务公司卫星 “SOCRATES”
国家编号/登记号	2014-029C
登记国	日本
登记文件	ST/SG/SER.E/735
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 5 月 24 日 03 时 05 分 14 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	97.2 分钟
倾角	97.9 度
远地点	628.9 公里
近地点	618.4 公里
空间物体的一般功用	演示小卫星标准舱体，为在轨演示先进的飞行任务和任务要素技术提供一个环境

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 6 月 4 日 03 时 07 分 27 秒；
空间物体移至弃星轨道时的物理状况	任务完成后，卫星通过遥控指令停止运行。经把电池与负荷分离卫星得以安全
空间物体所有人或运营人	先进工程服务公司
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 24 次飞行（H-IIA 24F）
其他资料	发射组织是三菱重工有限公司和日本宇航机构 所描述的基本轨道参数截止日期为 2014 年 6 月 30 日

RSP-00

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	1998-067PP
空间物体名称	RSP-00
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 10 月 6 日 17 时 00 分 0 秒； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	91 分钟
倾角	51.6 度
远地点	401.8 公里
近地点	393.7 公里
空间物体的一般功用	通过发送 RSP-00 本身拍摄的地球照片对传输速度快于传统的发射机的发射机进行技术演示。也安装了传统的发射机并发送照片

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2018 年 10 月 6 日
空间物体所有人或运营人	日本莱曼卫星项目
其他资料	由 H-IIB F7 于协调世界时 2018 年 9 月 22 日发射。 RSP-00 由 HTV-7 搭载并运往国际空间站 发射日期是从国际空间站部署的日期，发射地区或地点是部署地点

SPATIUM-I 号卫星**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间研究委员会国际编号	1998-067PN
空间物体名称	SPATIUM-I 号卫星
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 10 月 6 日； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	92.4 分钟
轨道倾角	51.6 度
远地点	393 公里
近地点	388 公里
空间物体的一般功用	星载芯片级原子钟（CSAC）演示及以 CSAC 为 时钟源的扩频传输 多个地面站的时间同步 单颗卫星载波相位的读数

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本九州工业大学
网站	www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tour
其他资料	由 H-IIB 火箭于 2018 年 9 月 22 日发射，并由 HTV-7 航天器运送到国际空间站 发射日期是从国际空间站部署的日期，发射地区或地点是部署地点

Toki**依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料**

空间研究委员会国际编号	1998-067MU
空间物体名称	Toki
登记国	日本
登记文件	ST/SG/SER.E/862

发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2017 年 7 月 7 日； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	91.7 分钟
倾角	51.6 度
远地点	359 公里
近地点	357 公里
空间物体的一般功用	地球观测、通过声音信号传输的外展和单一事件检测
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2019 年 5 月 3 日

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本九州工业大学
网站	birds1.birds-project.com
其他资料	由猎鹰 9 号火箭于 2017 年 6 月 4 日发射，由 SpaceX Dragon CRS-11 航天器运送到国际空间站 发射日期是从国际空间站部署的日期，发射地区或地点是部署地点

Uguisu

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	1998-067QG
空间物体名称	Uguisu
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2019 年 6 月 17 日； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	91.1 分钟
轨道倾角	51.6 度
远地点	416 公里
近地点	415 公里
空间物体的一般功用	通过连续信标传输短信、摄像模块的对地观测、地磁场测量、姿态稳定、LoRa 模块在轨运行演示、复杂可编程逻辑器件在轨运行演示

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本九州工业大学
网站	birds3.birds-project.com
其他资料	2019 年 4 月 17 日由安塔瑞斯火箭发射，由天鹅座 NG-11 航天器运往国际空间站 发射日期是从国际空间站部署的日期，发射地区或地点是部署地点

NEXUS

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	2019-003F
空间物体名称	NEXUS
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2019 年 1 月 18 日 0 时 50 分 20 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	93.5 分钟
倾角	97.3 度
远地点	508.5 公里
近地点	488.5 公里
空间物体的一般功用	Nexus 是一颗 10 立方厘米的业余卫星。这项飞行任务的目的是，在太空环境中使用发射机和线性转发器进行演示

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本大学
运载火箭	Epsilon 运载火箭第 4 次飞行
其他资料	由日本宇航机构发射

STARS-Me

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	1998-067PQ
空间物体名称	STARS-Me
登记国	日本

发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 10 月 6 日 08 时 00 分 0 秒； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	92.5 分钟
倾角	51.639 度
远地点	393 公里
近地点	401 公里
空间物体的一般功用	Stars-Me 由具有独立基本功能的两颗 1U 立方体卫星组成，每颗卫星均与地面站独立通信。这两颗立方体卫星由系绳连接。Stars-Me 首先被固定在一起并送入轨道，然后部署导致两颗卫星分离的系绳。之后，一架“攀爬机器人”将穿过已部署的系绳。该攀爬机器人使用蓝牙经由 STARS-Me 立方体卫星向地面站传输数据

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	静冈大学
网站	Stars.eng.shizuoka.ac.jp/english.html
其他资料	由 H-IIB 火箭于 2018 年 9 月 22 日发射，并由 HTV-7 航天器运送到国际空间站 发射日期是从国际空间站部署的日期，发射地区或地点是部署地点

N-SAT-110

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	2000-060A
空间物体名称	N-SAT-110
登记国	日本
其他发射国	法国
登记文件	ST/SG/SER.E/407
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 10 月 6 日 23 时 00 分；法属圭亚那库鲁的圭亚那航天中心
基本轨道参数	
交点周期	1,436 分钟
倾角	0.029 度
远地点	35,797 公里

近地点	35,779 公里
空间物体的一般功用	国内通信和国内广播服务
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2019 年 1 月 10 日 10 时 55 分

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

运行状态的改变

空间物体不再具有功能的日期	协调世界时 2019 年 1 月 17 日 01 时 37 分
该空间物体被移至弃星轨道的日期	协调世界时 2019 年 1 月 10 日 10 时 55 分
该空间物体被移至弃星轨道时的物理状况	卫星到达地球静止轨道上方 290 公里的弃星高度，且所有卫星系统均已停止运行 执行了燃料耗尽操作和电池充电终止操作，执行时未曾发生任何事故
对地静止位置	东经 110 度
空间物体所有人或运营人	SKY Perfect JSAT 株式会社
运载火箭	阿丽亚娜 42L 号
其他资料	发射组织是阿丽亚娜空间公司

Epsilon 运载火箭第 4 次飞行火箭体（第三级）

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	2019-003H
空间物体名称	Epsilon 运载火箭第 4 次飞行火箭体（第三级）
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2019 年 1 月 18 日 0 时 50 分 20 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	94 分钟
轨道倾角	97.18 度
远地点	721 公里
近地点	220 公里
空间物体的一般功用	该空间物体是 Epsilon 运载火箭第 4 次飞行火箭体残骸的一部分。该运载火箭由第三级和助推器后级组成；该物体为第三级
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2019 年 8 月 7 日

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
运载火箭	Epsilon 运载火箭第 4 次飞行
其他资料	发射组织是日本宇航机构。该火箭体（第三级）在燃烧结束时没有任何储存能量（固体火箭发动机），估计在 25 年内衰减 基本轨道参数截止时间是 Epsilon 运载火箭第四次飞行期间第三级与其分离之时

Epsilon 运载火箭第 4 次飞行火箭体（助推器后级）

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》递交的资料

空间研究委员会国际编号	2019-003E
空间物体名称	Epsilon 运载火箭第 4 次飞行火箭体（助推器后级）
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2019 年 1 月 18 日 0 时 50 分 20 秒； 日本鹿儿岛市日本宇航机构种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	94 分钟
倾角	97.33 度
远地点	500 公里
近地点	482 公里
空间物体的一般功用	该空间物体是 Epsilon 运载火箭第 4 次飞行火箭体残骸的一部分。该运载火箭由第三级和助推器后级组成；该物体为助推器后级

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

空间物体所有人或运营人	日本宇航机构
运载火箭	Epsilon 运载火箭第 4 次飞行
其他资料	发射组织是日本宇航机构。该助推器后级的设计是在钝化时释放储存的压力，并估计在 25 年内衰减 基本轨道参数是在即将失去与助推器后级的通信前获得的