



秘书处

Distr.: General  
23 December 2019  
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

2019年7月25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，转交日本发射的空间物体的资料（见附件一）和以前登记的空间物体的补充资料（见附件二）。



## 附件一

## 日本发射的空间物体的登记数据\*

**PROCYON**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2014-076D
空间物体名称	PROCYON
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； 日本鹿儿岛县种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	不适用（地球逃逸轨迹）
磁倾角	不适用（地球逃逸轨迹）
远地点	不适用（地球逃逸轨迹）
近地点	不适用（地球逃逸轨迹）
空间物体的一般功用	PROCYON 的首要目标是演示深空探测超小型卫星平台系统、深空发电、热控、姿态控制、通信和定轨，以及由一个小型电力推进系统操控的轨道控制。辅助目标包括使用高效率 GaN X 波段功率放大器进行通信，深空精密增量差分单向测距导航，光学导航与一颗小行星相遇，以及小行星近距离飞越观测

## 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 2015 年 12 月 4 日
空间物体移至弃星轨道时的实际状况	自 2015 年 12 月 4 日以来，PROCYON 运作团队一直试图联系 PROCYON，但没有收到来自 PROCYON 的信号，这意味着该航天器在日心轨道上已不再具有功能
网站	<a href="http://www.facebook.com/procyon.spacecraft">www.facebook.com/procyon.spacecraft</a>
空间物体所有人或运营人	东京大学
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 26 次飞行（H-IIA-26F）
空间物体在轨运行所环绕的天体	太阳

\* 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。

**ChubuSat 2**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2016-012B
空间物体名称	ChubuSat 2
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2016 年 2 月 17 日 08 时 45 分 0 秒； 日本鹿儿岛县种子岛航天中心

## 基本轨道参数

交点周期	96.0 分钟
倾角	31.0 度
远地点	583.4 公里
近地点	564.0 公里
空间物体的一般功用	观测太阳和地球的辐射。用红外摄影机拍摄地球图像。业余无线电信息中继服务

## 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	名古屋大学
网站	<a href="http://www.frontier.phys.nagoya-u.ac.jp/jp/chubusat/chubusat_satellite2.html">www.frontier.phys.nagoya-u.ac.jp/jp/chubusat/chubusat_satellite2.html</a>
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 30 次飞行 (H-IIA-30F)
其他资料	这是一次搭载发射；主要卫星是日本宇宙航空研究开发机构 (日本宇航机构) 的 Hitomi (瞳孔) 号卫星

**TRICOM -1R**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2018-016A
空间物体名称	TRICOM-1R
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 2 月 3 日 05 时 03 分 0 秒； 日本内之浦宇宙空间观测所

## 基本轨道参数

交点周期	107 分钟
------	--------

倾角	30.785 度
远地点	2,010 公里
近地点	183 公里
空间物体的一般功用	拍摄任务。存储转发任务（数据收集任务）。 即时观测任务
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2018 年 8 月 21 日 21 时 50 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	日本东京大学“中须贺/船濑”研究室
网站	<a href="http://www.t.u-tokyo.ac.jp/foe/press/setnws_201802211351495770963444.html">www.t.u-tokyo.ac.jp/foe/press/ setnws_201802211351495770963444.html</a>
运载火箭	SS-520 运载火箭第 5 次飞行（SS-520-5）
其他资料	发射组织是日本宇宙航空研究开发机构（日本宇航机构）和日本宇宙科学研究所。

#### STARS AO (Aoi)

##### 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2018-084J
空间物体名称	STARS AO (Aoi)
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 29 日 04 时 08 分 0 秒； 日本鹿儿岛县种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	97 分钟
倾角	97.84 度
远地点	604.1 公里
近地点	593.8 公里
空间物体的一般功用	可负担的轨道望远镜：任务目标是按照与地面天文学相同的成本和频次在轨道上进行天文观测，并通过业余无线电实现大容量数据下行。

**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	静冈大学野美实验室
网站	<a href="https://stars-ao.info">https://stars-ao.info</a>
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 40 次飞行 (H-IIA-40F)
其他资料	发射组织是日本宇航机构

**GRUS-1A****依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料**

空间研究委员会国际编号	2018-111Q
空间物体名称	GRUS-1A
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 12 月 27 日 02 时 07 分 18 秒； 俄罗斯联邦东方航天发射场

**基本轨道参数**

交点周期	96.3 分钟
倾角	97.7 度
远地点	588 公里
近地点	588 公里
空间物体的一般功用	GRUS-1A 是下一代光学遥感超小型卫星。质量为 110 公斤，地面分辨率 2.5 米

**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	Axelspace 株式会社
网站	<a href="http://www.axelspace.com/en/solution_/grus">www.axelspace.com/en/solution_/grus</a>
运载火箭	联盟 2.1a 号

**RAPIS-1****依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料**

空间研究委员会国际编号	2019-003A
空间物体名称	快速创新有效载荷示范卫星 1 号 (RAPIS-1)
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 00 时 50 分 20 秒；

## 日本鹿儿岛县内之浦宇宙空间观测所

基本轨道参数	
交点周期	95 分钟
倾角	97.24 度
远地点	507 公里
近地点	507 公里
空间物体的一般功用	快速创新有效载荷演示卫星 1 号 (RAPIS-1) 是日本的一颗试验卫星, 用于演示 7 件实验设备

## 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	所有人: 日本宇航机构 运营人: Axelspace 株式会社
网站	<a href="http://www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html">www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html</a>
运载火箭	Epsilon 运载火箭第 4 次飞行 (Epsilon-4)

**ALE-1**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2019-003G
空间物体名称	ALE-1
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 00 时 50 分 20 秒; 日本鹿儿岛县内之浦宇宙空间观测所

基本轨道参数	
交点周期	94.53 分钟
倾角	97.3201 度
远地点	508.101 公里
近地点	479.497 公里
空间物体的一般功用	创造人造流星雨: ALE-1 包含一个释放机制, 以受控方式弹射 400 个颗粒物, 一次一个, 这些颗粒物再入大气层时将会成为人造流星。  ALE-1 还包括一个脱轨机制, 将其高度从发射时的插入高度 500 公里降低至国际空间站下方的 400 公里运行高度。ALE-1 将在到达其运行高度后脱离脱轨机制

在机构间空间碎片协调委员会第4工作组(空间碎片协委会第4工作组)第三十六次会议上介绍了飞行任务的细节。

#### 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	ALE 株式会社
网站	<a href="http://star-ale.com/en/?ja">http://star-ale.com/en/?ja</a>
运载火箭	Epsilon 运载火箭第4次飞行 (Epsilon-4)
其他资料	由日本宇航机构发射 脱轨机制的使用和颗粒物初始释放根据计划按照以下时间表进行： 脱轨机制：2019年4月至2020年2月（开放、降至运行高度、脱离） 颗粒物：2020年3月至7月（随后，将根据具体事件释放颗粒物）

#### H-IIA 运载火箭第32次飞行火箭主体

##### 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2017-005B
空间物体名称	H-IIA 运载火箭第32次飞行火箭主体
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2017年1月24日07时44分0秒； 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	637.2 分钟
倾角	21.0 度
远地点	35,941.3 公里
近地点	360.0 公里
空间物体的一般功用	空间物体是 H-IIA 号运载火箭第32次飞行用完的火箭主体

#### 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	三菱重工业株式会社
运载火箭	H-IIA 运载火箭第32次飞行
其他资料	发射组织是三菱重工业株式会社和日本宇航机构

## 附件二

## 日本以前登记的空间物体的补充资料\*

**WINDS (Kizuna)**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2008-007A
空间物体名称	WINDS (Kizuna)
登记国	日本
登记文件	ST/SG/SER.E/556 ST/SG/SER.E/556/Corr.1
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2008 年 2 月 23 日 08 时 55 分； 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	1,436 分钟
倾角	0.05 度
远地点	35,798 公里
近地点	35,775 公里
空间物体的一般功用	技术开发、实验和验证，以在日本和亚太区域实现超高速互联网访问，为此使用以下新技术：多端口放大器、有源相控阵天线和星载高速频段转换路由器

## 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 2 月 27 日
空间物体移至弃星轨道时的实际状况	由于失去指令能力，未实现脱轨机动 电池和压力系统设计为在爆炸前先行泄漏，从而将破碎飞散的风险降到最低
对地静止位置	东经 142.67 度（截至 2019 年 3 月 6 日）
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	H-IIA 运载火箭，第 14 次飞行
其他资料	发射组织是三菱重工业株式会社和日本宇航机构

\* 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。

**2013-002B**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2013-002B
国内编号	2013-002B
登记国	日本
登记文件	ST/SG/SER.E/674
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2013 年 1 月 27 日； 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	95 分钟
倾角	97.5 度
远地点	525 公里
近地点	517 公里
空间物体的一般功用	卫星执行日本政府交付的任务
衰减/重返/脱离轨道日期	2019 年 2 月 20 日

**H-II 号转移飞行器“白鹤 7 号”(HTV7)**

## 依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间研究委员会国际编号	2018-073A
空间物体名称	H-II 号转移飞行器“白鹤 7 号”(HTV7)
登记国	日本
登记文件	ST/SG/SER.E/869
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 9 月 22 日 17 时 52 分 27 秒； 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	92.7 分钟
倾角	51.6 度
远地点	410.4 公里
近地点	399.8 公里
空间物体的一般功用	HTV7 是一个再补给非载人飞行器，用于向 国际空间站运送各种货物，包括研究材料、 替换设备和日常用品
衰减/重返/脱离轨道日期	2018 年 11 月 11 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	日本宇宙航空研究开发机构
运载火箭	H-IIB 号运载火箭第 7 次飞行 (H-IIB-F7)
其他资料	将货物交付国际空间站之后, HTV7 脱离空间站泊位, 在控制下重返大气层 在脱轨时, 一个小型返回舱与 HTV7 分离, 也重返大气层

---