



秘书处

Distr.: General
31 August 2017
Chinese
Original: English

和平利用外层空间委员会

按照《关于登记射入外层空间物体的公约》提交的资料

2017 年 7 月 13 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》第四条（联合国大会第 3235 (XXIX) 号决议，附件），转交日本发射的空间物体的资料（见附件一）以及以前登记的空间物体状态改变情况（见附件二）。



附件一

日本发射的空间物体的登记数据*

Hodoyoshi 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	2014-070B
空间物体名称	Hodoyoshi 1
国家编号	2014-070B
登记国	日本
其他发射国	俄罗斯联邦
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 11 月 6 日 07 时 35 分 49 秒 俄罗斯联邦奥伦堡地区亚斯内发射基地
基本轨道参数	
交点周期	94.686 分钟
倾角	97.4369 度
远地点	520.104 公里
近地点	500.936 公里
空间物体的一般功用	使用光学照相机观测地球

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	东京大学
运载火箭	第聂伯号运载火箭
其他信息	发射组织是 Kosmotras 国际航天公司

* 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 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	2014-070C
空间物体名称	ChubuSat 1
国家编号	2014-070C
登记国	日本
其他发射国	俄罗斯联邦
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 11 月 6 日 07 时 35 分 49 秒 俄罗斯联邦奥伦堡地区亚斯内发射基地
基本轨道参数	
交点周期	95.22 分钟
倾角	97.47 度
远地点	536 公里
近地点	536 公里
空间物体的一般功用	使用可见光和红外照相机观测地球(使用红外照相机探测野火和监测火山温度)以及为业余无线电提供报文服务。

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
运载火箭	第聂伯号运载火箭
其他信息	发射组织是 Kosmotras 国际航天公司

QSat-EOS “Tsukushi”

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	2014-070D
空间物体名称	QSat-EOS “Tsukushi”
国家编号	2014-070D
登记国	日本
其他发射国	俄罗斯联邦

发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 11 月 6 日 07 时 35 分 49 秒 俄罗斯联邦奥伦堡地区亚斯内发射基地
基本轨道参数	
交点周期	95 分钟
倾角	97.4 度
远地点	528 公里
近地点	485 公里
空间物体的一般功用	地表成像、微型碎片探测、地磁场测量和局部暴风雨预测。

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	九州大学
运载火箭	第聂伯号运载火箭
其他信息	基本轨道参数为截至 2016 年 1 月 31 日的数值 发射组织是 Kosmotras 国际航天公司

技术示范小卫星 “Tsubame”

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	2014-070E
空间物体名称	技术示范小卫星 “Tsubame”
国家编号	2014-070E
登记国	日本
其他发射国	俄罗斯联邦
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2014 年 11 月 6 日 07 时 35 分 49 秒 俄罗斯联邦奥伦堡地区亚斯内发射基地
基本轨道参数	
交点周期	95 分钟
倾角	97.4 度
远地点	566 公里

近地点	502 公里
空间物体的一般功用	使用微控制力矩陀螺进行高速姿态调整;使用小型高分辨率光学相机进行地球观测;使用硬 X 射线偏光计观测偏振伽马射线。

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	东京工业大学
运载火箭	第聂伯号运载火箭
其他信息	发射组织是 Kosmotras 国际航天公司

ArtSat 2 DESPATCH

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	2014-076C
空间物体名称	ArtSat2 DESPATCH (深空业余吟游诗人挑战)
国家编号	2014-076C
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 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	543,330 分钟
倾角	6.7 度
远地点	166,275,000 公里
近地点	138,081,000 公里
空间物体的一般功用	ArtSat2 DESPATCH 是一个投入深空的诗歌创作艺术制品。诗歌从等幅波信标发射。

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	Artsat 项目 (多摩美术大学和东京大学)
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

其他信息	基本轨道参数为截至 2014 年 12 月 14 日的数值
	发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

S-Cube

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	1998-067GY
空间物体名称	S-Cube
国家编号	1998-067GY
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2015 年 9 月 17 日 12 时 02 分 0 秒 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	92 分钟
倾角	51.6 度
远地点	384.5 公里
近地点	374.5 公里
空间物体的一般功用	对流星进行天基观测

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

其他信息	发射日期为从国际空间站部署的日期
------	------------------

Hitomi (ASTRO-H)

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	2016-012A
空间物体名称	Hitomi (ASTRO-H)
国家编号	2016-012A
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 日本鹿儿岛种子岛航天中心

基本轨道参数

交点周期	96.2 分钟
倾角	31.0 度
远地点	576.5 公里
近地点	574.4 公里

空间物体的一般功用

Hitomi (ASTRO-H)是一颗 X 射线天文学卫星, 用于探索宇宙中的能量过程。它搭载了四架望远镜和六个探测器, 用于收集软 X 射线、硬 X 射线和伽马射线。

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
网站	http://global.jaxa.jp/projects/sat/astro_h
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 30 次飞行 (H-IIA-30F)
其他信息	基本轨道参数为截至 2016 年 2 月 17 日的数值 发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

ChubuSat 3**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	2016-012C
空间物体名称	ChubuSat 3
国家编号	2016-012C
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 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	96 分钟
倾角	31 度
远地点	581 公里
近地点	561 公里

空间物体的一般功用	ChubuSat 3 是一颗示范卫星,用于对地球进行光学遥感。
-----------	---------------------------------

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	三菱重工业有限公司
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 30 次飞行 (H-IIA-30F)
其他信息	发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

Horyu IV

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	2016-012D
空间物体名称	Horyu IV
国家编号	2016-012D
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 日本鹿儿岛种子岛航天中心

基本轨道参数

交点周期	96.0 分钟
倾角	31.0130 度
远地点	577 公里
近地点	557 公里
空间物体的一般功用	Horyu IV 的主要任务是在专用太阳能电池中生成偏置高压并获得由此产生的放电电流—电压曲线和放电图像。除了主要任务之外,卫星还携带了另外八个次级任务。

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	九州工业大学航天器环境相互作用工程实验室
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 30 次飞行 (H-IIA-30F)

其他信息	基本轨道参数为截至 2016 年 4 月 13 日的数值
	发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

JCSAT 14**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	2016-028A
空间物体名称	JCSAT 14
国家编号	2016-028A
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 2016 年 5 月 6 日 05 时 21 分 美国佛罗里达州卡纳维拉尔角
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	卫星通信

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

对地静止位置	东经 154 度
空间物体所有人或运营人	SKY Perfect JSAT 株式会社
运载火箭	猎鹰 9 号
其他信息	发射组织是太空探索技术公司（Space X）

JCSAT 16

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	2016-050A
空间物体名称	JCSAT 16
国家编号	2016-050A
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 2016 年 8 月 14 日 05 时 26 分 美国佛罗里达州卡纳维拉尔角
基本轨道参数	
交点周期	1,440 分钟
倾角	0.013 度
远地点	35,802.6 公里
近地点	35,783.8 公里
空间物体的一般功用	卫星通信

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	SKY Perfect JSAT 株式会社
运载火箭	猎鹰 9 号
其他信息	发射组织是太空探索技术公司（Space X）

Himawari 9

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	2016-064A
空间物体名称	Himawari 9
国家编号	2016-064A
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2016 年 11 月 2 日 06 时 20 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	1,436.15 分钟
倾角	0.092176 度
远地点	35,791.2 公里
近地点	35,784.1 公里

空间物体的一般功用

Himawari 9 的任务是在地球静止轨道使用一个可见光及红外线辐射计统一监测全球大气现象，并从地基观测站转发数据。

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	日本气象局
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 31 次飞行 (H-IIA-31F)
其他信息	基本轨道参数为截至 2016 年 11 月 10 日的数值 发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构 卫星的运营组织是 Himawari Operation Enterprise Corporation

H-II 号运载飞船 “Kounotori6” (HTV6)

依照《关于登记射入外层空间物体的公约》提供的资料

空间物体名称	H-II 号运载飞船 “Kounotori6” (HTV6)
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2016 年 12 月 9 日 13 时 26 分 47 秒 日本鹿儿岛种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	92.6 分钟
倾角	51.6 度
远地点	410.7 公里
近地点	399.7 公里

空间物体的一般功用	HTV6 是非载人补给飞船, 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 2017 年 2 月 5 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 6 次飞行 (H-IIB-F6)
其他信息	基本轨道参数为截至 2016 年 12 月 13 日的数值 将货物交付国际空间站之后, HTV6 脱离空间站, 在控制下重返地球大气层。 发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

ARASE (ERG)

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	2016-080A
空间物体名称	ARASE (ERG)
登记国	日本
国家编号	2016-080A
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2016 年 12 月 20 日 11 时 00 分 0 秒
基本轨道参数	
交点周期	568.08 分钟
倾角	31.65 度
远地点	32,250.75 公里
近地点	435.67 公里
空间物体的一般功用	ARASE (ERG)的主要目标是了解范艾伦辐射带中能量粒子的加速、传输和损失。ARASE (ERG)直接观测范艾伦辐射带内部的等离子体/粒子和场/波, 并提供有关范艾伦辐射带活动的新信息。ARASE (ERG)将

测量近地等离子体环境,为空间天气研究做出贡献,这将有利于降低卫星受损风险。

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	艾普西龙运载火箭 2 号

JCSAT 15

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	2016-082A
空间物体名称	JCSAT 15
国家编号	2016-082A
登记国	日本
其他发射国	法国
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2016 年 12 月 21 日 20 时 30 分 法属圭亚那, 库鲁
基本轨道参数	
交点周期	1,440 分钟
倾角	0.008 度
远地点	35,797.9 公里
近地点	35,788.5 公里
空间物体的一般功用	卫星通信和广播

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

对地静止位置	东经 110 度
空间物体所有人或运营人	SKY Perfect JSAT Corporation
运载火箭	阿里安 5 号 ECA 型
其他信息	发射组织是阿里安航天公司

附件二

日本以前登记的空间物体状态改变情况*

ShindaiSat

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	2014-009A
空间物体名称	ShindaiSat
国家编号	2014-009A
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 2 月 27 日 18 时 37 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	92.3 分钟
倾角	65.0 度
远地点	396 公里
近地点	381 公里
空间物体的一般功用	ShindaiSat（别名“Ginrei”）的主要任务是演示通过频移键控和连续波调节进行的发光二极管长距离(几百公里)可见光通信。ShindaiSat 由两个反作用轮和三个磁力矩器控制，将发光二极管的发光面板（+Z 轴）指向天底或任一地面站。由于发射光线的照射角度宽（6 度），在直径约 40 公里的地区可同时观测到这些光线。为了对频移键控信号进行解调，需要一架大孔径（直径 1 米级）望远镜。
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2014 年 11 月 25 日 07 时 45 分 0 秒

* 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。

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	信州大学，国立大学法人
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 23 次飞行(H-IIA-23F)
其他信息	基本轨道参数为截至 2014 年 3 月 13 日的数值 发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

OPUSAT “CosMoz”

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	2014-009D
空间物体名称	OPUSAT “CosMoz”
国家编号	2014-009D
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 2 月 27 日 18 时 37 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	91.8 分钟
倾角	65.0 度
远地点	362.9 公里
近地点	362.9 公里
空间物体的一般功用	OPUSAT 的任务有：在轨开发、实验和验证一种使用锂离子电容器和锂离子电池的高级混合供电系统。
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2014 年 7 月 24 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	大阪府立大学
运载火箭	H-IIA 号运载火箭第 23 次飞行（H-IIA-23F）

其他信息	基本轨道参数为截至 2014 年 4 月 3 日的数值
	发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙航空研究开发机构

微生物观察卫星 “TeikyoSat-3”

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	2014-009E
空间物体名称	微生物观察卫星 “TeikyoSat-3”
国家编号	2014-009E
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 2 月 27 日 18 时 37 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	92.2 分钟
倾角	65.0 度
远地点	385.2 公里
近地点	375.2 公里
空间物体的一般功用	TeikyoSat-3 的任务是观察在低重力、强辐射的外层空间环境中细胞状粘菌盘基网柄菌的子实体在分化期的变化情况。 具体地说，卫星搭载的一架照相机将拍摄子实体的照片并发送到地面，以便与地面上的图片相比较。预计其结果将刷新对生物学过程的见解。
衰减/重返/脱离轨道日期	协调世界时 2014 年 10 月 25 日 01 时 23 分

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-IIA 号运载火箭第 23 次飞行（H-IIA-23F）

其他信息

基本轨道参数为截至 2014 年 3 月 27 日的数值

发射组织是三菱重工业有限公司和日本宇宙
航空研究开发机构
