



秘书处

Distr.: General
31 October 2018
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》递交的资料

2018年10月16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）。



附件

日本发射的空间物体的登记数据*

脱轨机制演示立方体卫星“自由”号

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	1998-067KS
空间物体名称	脱轨机制演示立方体卫星“自由”号
国家编号	1998-067KS
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 16 日 9 时 10 分； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	93 分钟
倾角	51.7 度
远地点	420 公里
近地点	400 公里
空间物体的一般功用	展示称为脱轨机制的薄膜部署机制
衰减/重返大气层/脱轨日期：	2017 年 2 月 6 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	Nakashimada 工程有限公司和东北大学
其他信息	使用日本实验舱“Kibo”机器人臂从国际空间站将“自由”号释放进入低地球轨道 发射日期是从空间站将“自由”释放进入轨道的日期 所提供的基本轨道参数为截至 2017 年 1 月 16 日的数值

* 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。

ITF-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	1998-067KU
空间物体名称	ITF-2
国家编号	1998-067KU
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 16 日 9 时 10 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	339 公里
近地点	336 公里
空间物体的一般功用	ITF-2 通过以 300 毫瓦输出运行的调频发射机发射的莫尔斯码音频音调发送 435 兆赫遥测信标。可以使用简单的设备接收音频音调，例如带有简单的 Yagi-Uda 天线的手持收发器。在空间环境中验证新型发射机。验证新型小贴片天线。

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	筑波大学
其他信息	发射日期是从国际空间站部署的日期

Waseda-Sat3**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	1998-067KV
空间物体名称	Waseda-Sat3
国家编号	1998-067KV
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 16 日 9 时 10 分 0 秒；国际空间站

基本轨道参数

交点周期	91 分钟
倾角	53 度
远地点半径	6,699 公里
近地点半径	6,694 公里
空间物体的一般功用	测试使用折叠膜的实验离轨系统

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	早稻田大学
其他信息	发射日期是从国际空间站部署的日期

EGG

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	1998-067KW
空间物体名称	EGG
国家编号	1998-067KW
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 16 日 9 时 20 分； 国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	92.7 分钟
倾角	51.6 度
远地点半径	6,791.6 公里
近地点半径	6,769.9 公里
空间物体的一般功用	利用全球定位系统和铱星全球蜂窝电信系统通过气动阻力和操作进行充气气溶胶展开、轨道衰减的实验工程卫星
衰变/重返大气层/脱轨日期:	世界协调时 2017 年 5 月 14 日 20 时 40 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

状态变化

空间物体不再具有功能的日期	世界协调时 2017 年 5 月 14 日 20 时 40 分 0 秒；
空间物体移至处置轨道的日期	协调世界时 2017 年 2 月 11 日 9 时 00 分 0 秒
空间物体移至处置轨道时的实际状况	空间物体运行正常。部署了 0.8 米直径的气雾弹
空间物体所有人或运营人	东京大学
其他信息	发射日期是从国际空间站部署的日期

AOBA Velox-III

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	1998-067KX
空间物体名称	AOBA Velox-III
国家编号	1998-067KX
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 16 日；国际空间站
基本轨道参数	
交点周期	91.1 分钟
倾角	51.6 度
远地点	330 公里
近地点	325 公里
空间物体的一般功用	脉冲等离子推进器驱动的电力推进系统的在轨演示。检测核辐射引起的微处理器故障

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	http://kitsat.net/av3/index.html （日本）
其他信息	发射日期是从国际空间站部署的日期

第二个准天顶卫星 “Michibiki”

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	2017-028A
空间物体名称	第二个准天顶卫星 “Michibiki”
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2017 年 6 月 1 日 0 时 17 分 46 秒；日本鹿儿岛县种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	1,436 分钟
倾角	44.28 度
远地点	38,933 公里
近地点	32,641 公里
空间物体的一般功用	准天顶卫星系统中使用的第二颗卫星, 这是一种日本卫星导航系统, 采用倾斜的椭圆地球同步轨道运行, 在城市峡谷和山区实现最佳的高海拔能见度

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	日本内阁办公室国家空间政策秘书处
网站	http://qzss.go.jp/en
发射工具	H-IIA 号运载火箭第 34 次飞行 (H-IIA-F34)
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

Toki

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	1998-067MU
空间物体名称	Toki
国家编号	1998-067MU
登记国	日本
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	91.68 分钟
倾角	51.635 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

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	http://birds1.birds-project.com
其他信息	发射日期是从国际空间站部署的日期

第三个准天顶卫星 “Michibiki”

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	2017-048A
空间物体名称	第三个准天顶卫星 “Michibiki”
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	世界协调时 2017 年 8 月 19 日 5 时 29 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	1,436 分钟
倾角	0.07 度
远地点	35,792 公里
近地点	32,780 公里
空间物体的一般功用	准天顶卫星系统采用的第三颗卫星,这是一种从地球静止轨道运行的日本卫星导航系统

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 127 度
空间物体所有人或运营人	日本内阁办公室国家空间政策秘书处
网站	http://qzss.go.jp/en
发射工具	H-IIA 号运载火箭第 35 次飞行 (H-IIA-F35)
其他信息	发射组织是三菱重工公司和日本宇宙航空研究开发机构

BSAT-4a

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	2017-059B
空间物体名称	BSAT-4a
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 2017 年 9 月 29 日 21 时 56 分 33 秒；法属圭亚那，库鲁
基本轨道参数	
交点周期	1,436.08 分钟
倾角	0.05 度
远地点	35,806 公里
近地点	35,766 公里
空间物体的一般功用	卫星通信和国内广播服务

自愿提供的用于《射入外层空间物体登记册》的补充资料

对地静止位置	东经 110 度
空间物体所有人或运营人	广播卫星系统公司
发射工具	阿丽亚娜 5
其他信息	发射组织是阿里安航天公司

第四个准天顶卫星 “Michibiki”

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	2017-062A
空间物体名称	第四个准天顶卫星 “Michibiki”
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2017 年 10 月 9 日 22 时 01 分 37 秒；日本鹿儿岛县种子岛航天中心
基本轨道参数	
交点周期	1,436 分钟
倾角	40.59 度
远地点	38,919 公里
近地点	32,650 公里
空间物体的一般功用	准天顶卫星系统中使用的第四颗卫星, 这是一种日本卫星导航系统, 采用倾斜的椭圆地球同步轨道运行, 在城市峡谷和山区实现最佳的高海拔能见度

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	日本内阁办公室国家空间政策秘书处
网站	http://qzss.go.jp/en
发射工具	H-IIA 号运载火箭第 36 次飞行 (H-IIA-F36)
其他信息	发射组织是三菱重工公司和日本宇宙航空研究开发机构

2018-052A

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	2018-052A
国家编号	2018-052A
登记国	日本
发射日期和发射地区或地点	协调世界时 2018 年 6 月 12 日；日本鹿儿岛县种子岛航天中心

基本轨道参数	
交点周期	95 分钟
倾角	97.4 度
远地点	516 公里
近地点	497 公里
空间物体的一般功用	卫星执行日本政府交付的任务
