



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

2007年3月20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）代表团向联合国秘书长致意，并谨依照《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 Daichi 号、Himawari-7 号、Akari 号、Cute-1.7 + APD 号、JCSAT-9 号、JCSAT-10 号、Hinode 号、HIT-SAT 号和 Kiku-8 号卫星的资料（见附件）。



附件

日本发射的空间物体登记资料*

A. 先进陆地观测卫星 (ALOS) “Daichi 号”

1. 飞行物体名称: 先进陆地观测卫星 (ALOS) “Daichi 号”
2. 编号: 2006-002A
3. 发射国名称: 日本
4. 发射日期和时间: 2006 年 1 月 24 日 01:33 格林尼治标准时
5. 发射地点: 日本, 鹿儿岛
种子岛航天中心
6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 5 月 15 日):
 - (a) 交点周期: 98 分
 - (b) 倾角: 98.2 度
 - (c) 远地点: 711.4 公里
 - (d) 近地点: 692.9 公里
7. 一般功用: 获取对于地形学和土地使用有用的数据和陆地资料以用于制作全球 1:25,000 比例地图
8. 运载火箭: H-IIA 运载火箭 F8 (H-IIA-F8)
9. 发射组织: 日本宇宙航空研究开发机构
10. 衰变日期: ---

B. 多功能运输卫星 (MTSAT-2) “Himawari-7 号”

1. 飞行物体名称: 多功能运输卫星 (MTSAT-2) “Himawari-7 号”
2. 编号: 2006-004A
3. 发射国名称: 日本
4. 发射日期和时间: 2006 年 2 月 18 日 06:27 格林尼治标准时
5. 发射地点: 日本, 鹿儿岛
种子岛航天中心
6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 2 月 28 日):
 - (a) 交点周期: 1,436 分
 - (b) 倾角: 0.021 度
 - (c) 远地点: 35,797 公里
 - (d) 近地点: 35,775 公里

* 登记数据按收到时的原样转载。

- | | |
|-----------|--------------------------|
| 7. 一般功用: | 航空和气象服务 |
| 8. 运载火箭: | H-IIA 运载火箭 F9 (H-IIA-F9) |
| 9. 发射组织: | 日本宇宙航空研究开发机构 |
| 10. 衰变日期: | --- |

C. 红外线天文卫星 (ASTRO-F) “Akari 号”

- | | |
|---------------------------------|--|
| 1. 飞行物体名称: | 第 21 号科学航天器, 红外线天文卫星 (ASTRO-F) “Akari 号” |
| 2. 编号: | 2006-005A |
| 3. 发射国名称: | 日本 |
| 4. 发射日期和时间: | 2006 年 2 月 21 日 21:28 格林尼治标准时 |
| 5. 发射地点: | 日本, 鹿儿岛
内之浦航天中心 |
| 6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 2 月 22 日): | |
| (a) 交点周期: | 95 分 |
| (b) 倾角: | 98.2 度 |
| (c) 远地点: | 733 公里 |
| (d) 近地点: | 304 公里 |
| 7. 一般功用: | 获取数据供研究银河系的演变情况以及恒星和行星系的形成过程 |
| 8. 运载火箭: | M-V 运载火箭 F8 (M-V-8) |
| 9. 发射组织: | 日本宇宙航空研究开发机构 |
| 10. 衰变日期: | --- |

D. Cute-1.7 + APD

- | | |
|---------------------------------|---------------------------------|
| 1. 飞行物体名称: | 东京技术研究所 “Cute-1.7 + APD 号” 皮米卫星 |
| 2. 编号: | 2006-005C |
| 3. 发射国名称: | 日本 |
| 4. 发射日期和时间: | 2006 年 2 月 21 日 21:28 格林尼治标准时 |
| 5. 发射地点: | 日本, 鹿儿岛
内之浦航天中心 |
| 6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 4 月 20 日): | |
| (a) 交点周期: | 94.57 分 |
| (b) 倾角: | 98.18 度 |
| (c) 远地点: | 696 公里 |
| (d) 近地点: | 300 公里 |

- | | |
|-----------|----------------------------|
| 7. 一般功用: | 验证皮米卫星共用平台技术并进行业余无线电频率传输实验 |
| 8. 运载火箭: | M-V 运载火箭 F8 (M-V-8) |
| 9. 发射组织: | 日本宇宙航空研究开发机构 |
| 10. 衰变日期: | --- |

E. JCSAT-9

- | | |
|--------------------------------|--------------------------|
| 1. 飞行物体名称: | JCSAT-9 |
| 2. 编号: | 2006-010A |
| 3. 发射国名称: | 日本 |
| 4. 发射日期和时间: | 2006年4月12日 23:30 格林尼治标准时 |
| 5. 发射地点: | 赤道西经 154 度 |
| 6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 6 月 8 日): | |
| (a) 交点周期: | 1,436 分 |
| (b) 倾角: | 0.027 度 |
| (c) 远地点: | 35,794 公里 |
| (d) 近地点: | 35,785 公里 |
| 7. 一般功用: | 国内和国际通信 |
| 8. 运载火箭: | Zenit-3SL |
| 9. 发射组织: | 海上发射公司 |
| 10. 衰变日期: | --- |

F. JCSAT-10

- | | |
|---------------------------------|--------------------------|
| 1. 飞行物体名称: | JCSAT-10 |
| 2. 编号: | 2006-033A |
| 3. 发射国名称: | 日本 (法国) |
| 4. 发射日期和时间: | 2006年8月11日 22:15 格林尼治标准时 |
| 5. 发射地点: | 法属圭亚那, 库鲁
圭亚那航天中心 |
| 6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 9 月 25 日): | |
| (a) 交点周期: | 1,436 分 |
| (b) 倾角: | 0.043 度 |
| (c) 远地点: | 35,788 公里 |
| (d) 近地点: | 35,785 公里 |
| 7. 一般功用: | 国内和国际通信以及国内广播 |
| 8. 运载火箭: | 阿里安 5 ECA |

9. 发射组织: 阿里安航天公司
 10. 衰变日期: ---

G. 太阳物理卫星 (SOLAR-B) “Hinode 号”

1. 飞行物体名称: 太阳物理卫星 (SOLAR-B) “Hinode 号”
 2. 编号: 2006-041A
 3. 发射国名称: 日本
 4. 发射日期和时间: 2006 年 9 月 22 日 21:36 格林尼治标准时
 5. 发射地点: 日本, 鹿儿岛
 内之浦航天中心
 6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 9 月 23 日):
 (a) 交点周期: 105 分
 (b) 倾角: 98.3 度
 (c) 远地点: 686 公里
 (d) 近地点: 280 公里
 7. 一般功用: 用三台在可视波段、X 射线波段和极远紫外线波段中操作的先进望远镜获取太阳物理观测数据; 阐释宇宙粒子物理学领域的基本物质
 8. 运载火箭: M-V 运载火箭 F7 (M-V-7)
 9. 发射组织: 日本宇宙航空研究开发机构
 10. 衰变日期: ---

H. “HIT-SAT 号”皮米卫星

1. 飞行物体名称: 北海道技术研究所 “HIT-SAT 号”皮米卫星
 2. 编号: 2006-041F
 3. 发射国名称: 日本
 4. 发射日期和时间: 2006 年 9 月 22 日 21:36 格林尼治标准时
 5. 发射地点: 日本, 鹿儿岛
 内之浦航天中心
 6. 基本轨道参数 (截至 2006 年 9 月 28 日):
 (a) 交点周期: 94 分
 (b) 倾角: 98.3 度
 (c) 远地点: 667 公里
 (d) 近地点: 280 公里
 7. 一般功用: 业余无线电频率通信和姿态控制
 8. 运载火箭: M-V 运载火箭 F7 (M-V-7)

9. 发射组织: 日本宇宙航空研究开发机构
10. 衰变日期: ---

I. 工程试验卫星-8 (ETS-VIII) “Kiku 8 号”

1. 飞行物体名称: 工程试验卫星-8 (ETS-VIII) “Kiku 8 号”
2. 编号: 2006-059A
3. 发射国名称: 日本
4. 发射日期和时间: 2006 年 12 月 18 日 06:32 格林尼治标准时
5. 发射地点: 日本, 鹿儿岛
种子岛航天中心
6. 基本轨道参数:
(a) 交点周期: 23 小时 56 分
(b) 倾角: 0.12 度
(c) 远地点: 35,796 公里
(d) 近地点: 35,776 公里
7. 一般功用: 开发和验证在地球静止轨道上的下列技术:
(a) 先进的 3 吨级航天器共用平台技术;
(b) 大型可展开天线技术;
(c) 使用地球静止轨道与手提式终端联系起来的通信技术;
(d) 利用高精度时钟系统进行地球静止卫星定位的基本技术
8. 运载火箭: H-IIA 运载火箭 F11 (H-IIA-F11)
9. 发射组织: 日本宇宙航空研究开发机构
10. 衰变日期: ---
-