



Секретариат

Distr.: General

11 April 2007

Russian

Original: English

**Комитет по использованию космического
пространства в мирных целях**

**Информация, представляемая в соответствии
с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых
в космическое пространство**

**Вербальная нота Постоянного представительства
Японии при Организации Объединенных Наций (Вена)
от 20 марта 2007 года на имя Генерального секретаря**

Постоянное представительство Японии при Организации Объединенных Наций (Вена) свидетельствует свое уважение Генеральному секретарю Организации Объединенных Наций и в соответствии со статьей IV Конвенции о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство (резолюция 3235 (XXIX) Генеральной Ассамблеи, приложение), имеет честь препроводить информацию о запусках японских спутников "Дайти", "Химавари-7", "Акари", Cute-1.7 + APD, JCSAT-9, JCSAT-10, "Хиноде", HIT-SAT и "Кику-VIII" (см. приложение).



Приложение

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

А. Усовершенствованный спутник наблюдения суши (ALOS) "Дайти"

- | | | |
|-----|---|---|
| 1. | Название объекта: | усовершенствованный спутник наблюдения суши (ALOS) "Дайти" |
| 2. | Обозначение: | 2006-002A |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 24 января 2006 года, 01 час. 33 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония |
| 6. | Основные параметры орбиты (по состоянию на 15 мая 2006 года): | |
| | а) период обращения: | 98 мин. |
| | б) наклонение: | 98,2 град. |
| | с) апогей: | 711,4 км |
| | д) перигей: | 692,9 км |
| 7. | Общее назначение: | получение данных для применения в топографии и землепользовании, а также информации о поверхности Земли для изготовления карты мира в масштабе 1:25 000 |
| 8. | Ракета-носитель: | Н-ПА (Н-ПА-F8) |
| 9. | Запускающая организация: | Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА) |
| 10. | Дата прекращения существования: | --- |

В. Многофункциональный транспортный спутник (MTSAT-2) "Химавари-7"

- | | | |
|----|-------------------|---|
| 1. | Название объекта: | многофункциональный транспортный спутник (MTSAT-2) "Химавари-7" |
| 2. | Обозначение: | 2006-004A |

* Регистрационные данные воспроизводятся в том виде, в каком они были получены.

3. Запускающее государство: Япония
4. Дата и время запуска: 18 февраля 2006 года, 06 час. 27 мин. ВВ
5. Место запуска: космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
6. Основные параметры орбиты (по состоянию на 28 февраля 2006 года):
 - a) период обращения: 1 436 мин.
 - b) наклонение: 0,021 град.
 - c) апогей: 35 797 км
 - d) перигей: 35 775 км
7. Общее назначение: услуги в области авиации и метеорологии
8. Ракета-носитель: Н-ПА (Н-ПА-F9)
9. Запускающая организация: Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
10. Дата прекращения существования: ---

С. Инфракрасный астрономический спутник (ASTRO-F) "Акари"

1. Название объекта: 21-й научный космический аппарат, инфракрасный астрономический спутник (ASTRO-F) "Акари"
2. Обозначение: 2006-005A
3. Запускающее государство: Япония
4. Дата и время запуска: 21 февраля 2006 года, 21 час. 28 мин. ВВ
5. Место запуска: космический центр "Утиноура", Кагосима, Япония
6. Основные параметры орбиты (по состоянию на 22 февраля 2006 года):
 - a) период обращения: 95 мин.
 - b) наклонение: 98,2 град.
 - c) апогей: 733 км
 - d) перигей: 304 км
7. Общее назначение: получение данных для изучения эволюции галактик и процессов формирования звезд и планетарных систем

- | | | |
|-----|---------------------------------|--|
| 8. | Ракета-носитель: | M-V (M-V-8) |
| 9. | Запускающая организация: | Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА) |
| 10. | Дата прекращения существования: | --- |

D. Cite-1.7 + APD

- | | | |
|-----|--|--|
| 1. | Название объекта: | микоспутник Cite-1.7 + APD Токийского технологического института |
| 2. | Обозначение: | 2006-005C |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 21 февраля 2006 года, 21 час. 28 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | космический центр "Утиноура", Кагосима, Япония |
| 6. | Основные параметры орбиты (по состоянию на 20 апреля 2006 года): | |
| | a) период обращения: | 94,57 мин. |
| | b) наклонение: | 98,18 град. |
| | c) апогей: | 696 км |
| | d) перигей: | 300 км |
| 7. | Общее назначение: | проверка технологии шинного соединения на микоспутнике и проведение эксперимента в области радиолюбительской связи |
| 8. | Ракета-носитель: | M-V (M-V-8) |
| 9. | Запускающая организация: | Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА) |
| 10. | Дата прекращения существования: | --- |

E. JCSAT-9

- | | | |
|----|--------------------------|---|
| 1. | Название объекта: | JCSAT-9 |
| 2. | Обозначение: | 2006-010A |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 12 апреля 2006 года, 23 час. 30 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | 154 град. з.д. на экваторе |

6. Основные параметры орбиты
(по состоянию на 8 июня 2006 года):
 - a) период обращения: 1 436 мин.
 - b) наклонение: 0,027 град.
 - c) апогей: 35 794 км
 - d) перигей: 35 785 км
7. Общее назначение: обеспечение внутригосударственных и международных каналов связи
8. Ракета-носитель: "Зенит-3SL"
9. Запускающая организация: "Морской старт"
10. Дата прекращения существования: ---

F. JCSAT-10

1. Название объекта: JCSAT-10
2. Обозначение: 2006-033A
3. Запускающее государство: Япония (Франция)
4. Дата и время запуска: 11 августа 2006 года, 22 час. 15 мин. ВВ
5. Место запуска: Гвианский космический центр, Куру, Французская Гвиана
6. Основные параметры орбиты
(по состоянию на 25 сентября 2006 года):
 - a) период обращения: 1 436 мин.
 - b) наклонение: 0,043 град.
 - c) апогей: 35 788 км
 - d) перигей: 35 785 км
7. Общее назначение: обеспечение внутригосударственных и международных каналов связи и внутреннего вещания
8. Ракета-носитель: Ariane 5 ECA
9. Запускающая организация: "Арианспейс"
10. Дата прекращения существования: ---

Г. Спутник для изучения физики Солнца (SOLAR-B) "Хиноде"

1. Название объекта: спутник для изучения физики Солнца (SOLAR-B) "Хиноде"
2. Обозначение: 2006-041A
3. Запускающее государство: Япония
4. Дата и время запуска: 22 сентября 2006 года, 21 час. 36 мин. ВВ
5. Место запуска: Космический центр "Утиноура", Кагосима, Япония
6. Основные параметры орбиты (по состоянию на 23 сентября 2006 года):
 - a) период обращения: 105 мин.
 - b) наклонение: 98,3 град.
 - c) апогей: 686 км
 - d) перигей: 280 км
7. Общее назначение: получение данных для исследований физики Солнца с помощью усовершенствованных телескопов, работающих в видимой, рентгеновской и крайней ультрафиолетовой областях спектра; прояснение фундаментальных вопросов в области физики космических частиц
8. Ракета-носитель: М-V (М-V-7)
9. Запускающая организация: Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
10. Дата прекращения существования: ---

Н. Пикоспутник HIT-SAT

1. Название объекта: пикоспутник HIT-SAT Хоккайдского технологического института
2. Обозначение: 2006-041F
3. Запускающее государство: Япония
4. Дата и время запуска: 22 сентября 2006 года, 21 час. 36 мин. ВВ
5. Место запуска: Космический центр "Утиноура", Кагосима, Япония

6. Основные параметры орбиты
(по состоянию на 28 сентября 2006 года):
 - a) период обращения: 94 мин.
 - b) наклонение: 98,3 град.
 - c) апогей: 667 км
 - d) перигей: 280 км
7. Общее назначение: обеспечение любительской радиосвязи и ориентация
8. Ракета-носитель: M-V (M-V-7)
9. Запускающая организация: Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
10. Дата прекращения существования: ---

I. Спутник для проверки инженерных решений (ETS-VIII) "Кику-VIII"

1. Название объекта: спутник для проверки инженерных решений (ETS-VIII) "Кику-VIII"
2. Обозначение: 2006-059A
3. Запускающее государство: Япония
4. Дата и время запуска: 18 декабря 2006 года,
06 час. 32 мин. ВВ
5. Место запуска: Космический центр "Танегасима",
Кагосима, Япония
6. Основные параметры орбиты:
 - a) период обращения: 23 час. 56 мин.
 - b) наклонение: 0,12 град.
 - c) апогей: 35 796 км
 - d) перигей: 35 776 км
7. Общее назначение: разработка и проверка следующих технологий на геостационарной орбите:
 - a) усовершенствованная технология шинного соединения на космическом аппарате массой порядка 3 тонн;
 - b) применение технологии разворачиваемых антенн большого размера;

- c) применение технологии связи с геостационарными спутниками с использованием носимых терминалов;
 - d) применение базовой технологии для занятия спутником расчетного положения на геостационарной орбите с помощью высокоточной часовой системы
8. Ракета-носитель: Н-ПА (Н-ПА-F11)
9. Запускающая организация: Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
10. Дата прекращения существования: ---
-