

**Секретариат**Distr.: General
29 April 2003Russian
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 14 марта 2003 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 JCSAT-8 и N-STAR с, экспериментального спутника ретрансляции данных "Кодама", усовершенствованного спутника наблюдения Земли "Мидори-II", спутника для изучения экологии китов "Кантакун", миниатюрного спутника Micro LabSat и экспериментальной беспилотной космической возвращаемой системы (см. приложение).



Приложение

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

А. JCSAT-8

- | | |
|-------------------------------|--|
| 1. Название объекта: | JCSAT-8 |
| 2. Обозначение: | 2002-015A |
| 3. Запускающее государство: | Япония |
| 4. Дата и время запуска: | 29 марта 2002 года,
01 час. 29 мин. ВВ |
| 5. Место запуска: | Гвианский космический центр
Куру, Французская Гвиана |
| 6. Основные параметры орбиты: | (по состоянию на 9 мая
2002 года) |
| a) период обращения: | 1 436 мин. |
| b) наклонение: | 0,012 град. |
| c) апогей: | 35 797 км |
| d) перигей: | 35 778 км |
| 7. Общее назначение: | обеспечение
внутригосударственной и
международной связи и
внутригосударственного
вещания |
| 8. Ракета-носитель: | Ariane 44L |
| 9. Запускающая организация: | "Арианспейс" |

В. N-STAR c

- | | |
|-----------------------------|---|
| 1. Название объекта: | N-STAR c |
| 2. Обозначение: | 2002-035B |
| 3. Запускающее государство: | Япония |
| 4. Дата и время запуска: | 5 июля 2002 года,
23 час. 21 мин. ВВ |
| 5. Место запуска: | Гвианский космический центр
Куру, Французская Гвиана |

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

- | | | |
|----|----------------------------|---------------------------------------|
| 6. | Основные параметры орбиты: | (по состоянию на 4 августа 2002 года) |
| | a) период обращения: | 1 436 мин. |
| | b) наклонение: | 0,06 град. |
| | c) апогей: | 35 790 км |
| | d) перигей: | 35 772 км |
| 7. | Общее назначение: | обеспечение связи внутри страны |
| 8. | Ракета–носитель: | Ариане 5 |
| 9. | Запускающая организация: | "Арианспейс" |

С. Экспериментальный спутник ретрансляции данных "Кодама"

- | | | |
|----|----------------------------|---|
| 1. | Название объекта: | экспериментальный спутник ретрансляции данных (DRTS) "Кодама" |
| 2. | Обозначение: | 2002–042В |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 10 сентября 2002 года, 08 час. 20 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | Танегасимский космический центр, Кагосима, Япония |
| 6. | Основные параметры орбиты: | (по состоянию на 10 октября 2002 года) |
| | a) период обращения: | 1 436 мин. |
| | b) наклонение: | 0,07 град. |
| | c) апогей: | 35 798,6 км |
| | d) перигей: | 35 774,2 км |
| 7. | Общее назначение: | Основной целью DRTS является проведение экспериментов в области межспутниковой связи, предусматривающих ретрансляцию данных между целевыми космическими аппаратами (низкоорбитальными спутниками, космическими станциями и т.д.) и наземными станциями. Спутник размещен в точке стояния 90,75 град. в.д. |
| 8. | Ракета–носитель: | ракета-носитель Н-II А, пуск 3 (Н-IIАФ3) |

9. Запускающая организация: Национальное агентство по освоению космического пространства Японии

D. Усовершенствованный спутник наблюдения Земли-II "Мидори-II"

1. Название объекта: усовершенствованный спутник наблюдения Земли-II (ADEOS-II) "Мидори-II"
2. Обозначение: 2002-056A
3. Запускающее государство: Япония
4. Дата и время запуска: 14 декабря 2002 года, 01 час. 31 мин. ВВ
5. Место запуска: Танегасимский космический центр, Кагосима, Япония
6. Основные параметры орбиты: (по состоянию на 19 декабря 2002 года)
- a) период обращения: 101 мин.
 - b) наклонение: 98,7 град.
 - c) апогей: 820 км
 - d) перигей: 803 км
7. Общее назначение: Спутник ADEOS-II создан в целях совершенствования технологий наблюдения Земли. Спутник ADEOS-II, пришедший на смену спутнику ADEOS-I, предназначен для получения данных о механизме глобальных экологических изменений, включая глобальное потепление, о явлениях погоды и т.д.
8. Ракета-носитель: ракета-носитель H-II A, пуск 4 (H-IIAF4)
9. Запускающая организация: Национальное агентство по освоению космического пространства Японии

Е. Спутник для изучения экологии китов "Кантакун"

- | | | |
|----|----------------------------|---|
| 1. | Название объекта: | спутник для изучения экологии китов (WEOS) "Кантакун" |
| 2. | Обозначение: | 2002-056C |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 14 декабря 2002 года,
01 час. 31 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | Танегасимский космический центр, Кагосима, Япония |
| 6. | Основные параметры орбиты: | (по состоянию на 17 декабря 2002 года) |
| | a) период обращения: | 101 мин. |
| | b) наклонение: | 98 град. |
| | c) апогей: | 812 км |
| | d) перигей: | 774 км |
| 7. | Общее назначение: | Система WEOS состоит из малоразмерного спутника на полярной орбите, закрепленных на китах датчиков и наземной станции приема спутниковых данных. Эта система предназначена для получения данных об экологии китов и океанической среде. |
| 8. | Ракета-носитель: | ракета-носитель Н-II А, пуск 4 (Н-IIAF4) |
| 9. | Запускающая организация: | Национальное агентство по освоению космического пространства Японии |

Ф. Micro LabSat

- | | | |
|----|--------------------------|---|
| 1. | Название объекта: | Micro LabSat (μ-LabSat) |
| 2. | Обозначение: | 2002-056D |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 14 декабря 2002 года,
01 час. 31 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | Танегасимский космический центр, Кагосима, Япония |

- | | | |
|----|----------------------------|--|
| 6. | Основные параметры орбиты: | (по состоянию на 15 декабря 2002 года) |
| | a) период обращения: | 101 мин. |
| | b) наклонение: | 98,7 град. |
| | c) апогей: | 811 км |
| | d) перигей: | 767 км |
| 7. | Общее назначение: | Проверка годности системы выведения малоразмерных спутников массой около 50 кг; проверка годности новой системы отделения; и проверка технологии дистанционного инспектирования. |
| 8. | Ракета–носитель: | ракета-носитель Н-П А, пуск 4 (Н-ПАФ4) |
| 9. | Запускающая организация: | Национальное агентство по освоению космического пространства Японии |

G. Космический аппарат с экспериментальной беспилотной космической возвращаемой системой

- | | | |
|----|----------------------------|---|
| 1. | Название объекта: | космический аппарат с экспериментальной беспилотной космической возвращаемой системой (USERS) |
| 2. | Обозначение: | 2002–042A |
| 3. | Запускающее государство: | Япония |
| 4. | Дата и время запуска: | 10 сентября 2002 года, 08 час. 20 мин. ВВ |
| 5. | Место запуска: | Танегасимский космический центр, Кагосима, Япония |
| 6. | Основные параметры орбиты: | (по состоянию на 8 октября 2002 года) |
| | a) период обращения: | 95 мин. |
| | b) наклонение: | 30,4 град. |
| | c) апогей: | 515 км |
| | d) перигей: | 501 км |

-
7. Общее назначение: Задачи космического аппарата USERS:
а) отработка автономного спуска и возвращения на Землю экспериментальной беспилотной космической возвращаемой системы;
б) обработка высокотемпературного сверхпроводникового материала в условиях микрогравитации на орбите;
в) проверка серийно производимых деталей и элементов в условиях космической среды.
8. Ракета-носитель: ракета-носитель Н-П А, пуск 3 (Н-ПАФ3)
9. Запускающая организация: Национальное агентство по освоению космического пространства Японии
10. Примечание: Планируется, что отделение, возвращение в атмосферу и приводнение в районе островов Огасавара возвращаемого модуля, который является частью космического аппарата USERS, произойдет в период после мая 2003 года.
-