

**Секретариат**Distr.: General  
4 September 2002Russian  
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 5 августа 2002 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 запуске японских спутников BSAT-2a, LRE (средства лазерной дальнометрии), MDS-1 (демонстрационный спутник) и DASH (демонстратор вхождения в атмосферу на гиперзвуковых скоростях) (см. приложение).

Постоянное представительство Японии хотело бы информировать Генерального секретаря о том, что спутник ASTRO-D (зарегистрированный в документе ST/SG/SER.E/264) прекратил свое существование 2 марта 2001 года, а спутник JERS-1 (японский спутник для исследования земных ресурсов) (зарегистрированный в документе ST/SG/SER.E/252) прекратил свое существование 3 декабря 2001 года.



## Приложение

### Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией

#### A. BSAT-2a

- |                               |  |
|-------------------------------|--|
| 1. Название спутника:         | BSAT-2a  |
| 2. Обозначение:               | 2001-011B  |
| 3. Запускающее государство:   | Япония   |
| 4. Дата и время запуска:      | 8 марта 2001 года<br>22 час. 51 мин. всемирного времени  |
| 5. Место запуска:             | Гвианский космический центр,<br>Куру, Французская Гвиана |
| 6. Основные параметры орбиты: |  |
| a) период обращения:          | 1 436 мин.   |
| b) наклонение:                | 0,036 град.  |
| c) апогей:                    | 35 797 км  |
| d) перигей:                   | 35 776 км  |
| 7. Общее назначение:          | обеспечение отечественного<br>прямого вещания            |
| 8. Ракета-носитель:           | Agiane 5   |
| 9. Запускающая организация:   | "Арианспейс"   |

#### B. Laser Ranging Equipment

- |   |  |
|---|--|
| 1. Название спутника:                                       | Laser Ranging Equipment<br>(средства лазерной<br>дальнометрии) (LRE) |
| 2. Обозначение:   | 2001-038A  |
| 3. Запускающее государство:                                 | Япония   |
| 4. Дата и время запуска:                                    | 29 августа 2001 года<br>07 час. 00 мин. всемирного<br>времени        |
| 5. Место запуска:   | космодром Танегасима,<br>Кагосима, Япония                            |
| 6. Основные параметры орбиты (по состоянию на 21 сентября): |  |
| a) период обращения:  | 640 мин.   |
| b) наклонение:  | 28,5 град.   |

- |                             |  |
|-----------------------------|--|
| c) апогей:                  | 36 205,3 км  |
| d) перигей:                 | 253,0 км   |
| 7. Общее назначение:        | LRE – имитатор полезной нагрузки для оценки точности выведения на орбиту ракетой–носителем Н-ПА в рамках первого пуска (Н-ПА.F1) |
| 8. Ракета–носитель:         | Н-ПА – первый пуск (Н-ПА.F1)   |
| 9. Запускающая организация: | Национальное агентство по освоению космического пространства (НАСДА) Японии  |

### C. Mission Demonstration Test Satellite "Tsubasa"

- |   |   |
|---|---|
| 1. Название спутника:                                     | Mission Demonstration Test Satellite (демонстрационный спутник) (MDS-1) "Tsubasa"   |
| 2. Обозначение:   | 2002–003A   |
| 3. Запускающее государство:                               | Япония  |
| 4. Дата и время запуска:                                  | 4 февраля 2002 года<br>02 час. 45 мин. всемирного времени   |
| 5. Место запуска:   | космодром Танегасима,<br>Кагосима, Япония   |
| 6. Основные параметры орбиты (по состоянию на 5 февраля): |   |
| a) период обращения:                                      | 635 мин.  |
| b) наклонение:  | 28,5 град.  |
| c) апогей:  | 35 696 км   |
| d) перигей:   | 500 км  |
| 7. Общее назначение:                                      | задачами демонстрационного спутника (Mission Demonstration Test Satellite 1) (MDS-1) являются проверка функционирования коммерческого серийного оборудования на орбите, проверка технологии минимизации компонентов и измерение параметров окружающей космической среды (радиация и т.д.) |

- |    |                          |   |
|----|--------------------------|---|
| 8. | Ракета–носитель:         | Н-ПА – второй пуск (Н-ПА.F2)  |
| 9. | Запускающая организация: | Национальное агентство по освоению космического пространства (НАСДА) Японии |

#### **D. Demonstrator of Atmospheric Flight with Hyper Speed (DASH)**

- |    |                            |   |
|----|----------------------------|---|
| 1. | Название спутника:         | Demonstrator of Atmospheric Flight with Hyper Speed<br>(демонстратор вхождения в атмосферу на гиперзвуковых скоростях) (DASH)   |
| 2. | Обозначение:               | 2002-003В   |
| 3. | Запускающее государство:   | Япония  |
| 4. | Дата и время запуска:      | 4 февраля 2002 года<br>02 час. 45 мин. всемирного времени   |
| 5. | Место запуска:             | космодром Танегасима,<br>Кагосима, Япония   |
| 6. | Основные параметры орбиты: |   |
|    | a) период обращения:       | 635 мин.  |
|    | b) наклонение:             | 28,5 град.  |
|    | c) апогей:                 | 35 910 км   |
|    | d) перигей:                | 500 км  |
| 7. | Общее назначение:          | проверка технологии вхождения в атмосферу на высоких скоростях  |
| 8. | Ракета–носитель:           | Н-ПА – второй пуск (Н-ПА.F2)  |
| 9. | Запускающая организация:   | Институт космических наук и астронавтики (ИСАС),<br>Национальное агентство по освоению космического пространства (НАСДА) Японии |