

**Secrétariat**

Distr. générale  
2 mars 2017  
Français  
Original: anglais

---

**Comité des utilisations pacifiques  
de l'espace extra-atmosphérique**

**Renseignements fournis conformément à la Convention  
sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace  
extra-atmosphérique**

**Lettre datée du 9 décembre 2016, adressée au Secrétaire général par  
la Mission permanente du Danemark auprès de l'Organisation des  
Nations Unies à Vienne**

La Mission permanente du Danemark auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne a l'honneur de communiquer, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique (résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe) et à la résolution 62/101 de l'Assemblée générale du 17 décembre 2007, des renseignements concernant les objets spatiaux lancés par le Danemark (voir annexe).



## Annexe

### Données sur les objets spatiaux lancés par le Danemark\*

#### AAU CUBESAT

##### Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                            |                                                                                                                                                                                                                            |
|------------------------------------------------------------|----------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2003-031G                                                                                                                                                                                                                  |
| Nom de l'objet spatial                                     | AAU CUBESAT                                                                                                                                                                                                                |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2003-DK-01                                                                                                                                                                                                                 |
| État d'immatriculation                                     | Danemark                                                                                                                                                                                                                   |
| Autres États de lancement                                  | Fédération de Russie                                                                                                                                                                                                       |
| Date et territoire ou lieu de lancement                    | 30 juin 2003 à 14 h 15 mn 0 s UTC, 133/3, Cosmodrome de Plesetsk (Fédération de Russie)                                                                                                                                    |
| Principaux paramètres de l'orbite                          |                                                                                                                                                                                                                            |
| Période nodale                                             | 101,4 minutes                                                                                                                                                                                                              |
| Inclinaison                                                | 98,7 degrés                                                                                                                                                                                                                |
| Apogée                                                     | 830 kilomètres                                                                                                                                                                                                             |
| Périgée                                                    | 818 kilomètres                                                                                                                                                                                                             |
| Fonction générale de l'objet spatial                       | Satellite universitaire de démonstration. La mission elle-même était une mission de démonstration. Le AAU CUBESAT faisait partie du tout premier lancement de CubeSats étudiants. Il a été conçu et construit en deux ans. |

##### Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                          |                                                                                                                                  |
|----------------------------------------------------------|----------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel | 1 <sup>er</sup> septembre 2003                                                                                                   |
| Site Web                                                 | <a href="http://cubesat.aau.dk">http://cubesat.aau.dk</a><br><a href="http://studentspace.aau.dk">http://studentspace.aau.dk</a> |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial            | Université d'Aalborg, Fredrik Bajers Vej 5, DK-9220 Aalborg Ø                                                                    |
| Lanceur                                                  | Rokot/Briz-KM                                                                                                                    |
| Autres renseignements                                    | Année de rentrée prévisible: 2045                                                                                                |

#### DTU Sat

##### Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                            |           |
|------------------------------------------------------------|-----------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2003-031C |
| Nom de l'objet spatial                                     | DTU Sat   |

\* Les renseignements ont été communiqués au moyen du formulaire établi conformément à la résolution 62/101 de l'Assemblée générale; leur présentation a été modifiée par le Secrétariat.

|                                             |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                        |
|---------------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Indicatif national/numéro d'immatriculation | 2003-DK-02                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                             |
| État d'immatriculation                      | Danemark                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                               |
| Autres États de lancement                   | Fédération de Russie                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                   |
| Date et territoire ou lieu de lancement     | 30 juin 2003 UTC, Cosmodrome de Plesetsk, province d'Arkhangelsk (Fédération de Russie)                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                |
| Principaux paramètres de l'orbite           |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                        |
| Période nodale                              | 101,32 minutes                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                         |
| Inclinaison                                 | 98,70 degrés                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                           |
| Apogée                                      | 827 kilomètres                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                         |
| Périgée                                     | 814 kilomètres                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                         |
| Fonction générale de l'objet spatial        | Le DTUsat (DTUsat-1), construit par des étudiants de l'Université technique du Danemark, a en tant que tel favorisé l'enseignement pratique des technologies spatiales et de l'ingénierie des systèmes. Sa mission principale était de mettre à l'essai un filin électrodynamique destiné à contribuer à la réduction du nombre de débris spatiaux. Ce filin devait raccourcir la durée de désorbitation. Les charges utiles secondaires étaient une caméra et un capteur solaire fondé sur des microsystèmes électromécaniques (MEMS) qui a fait ses preuves. Le capteur a maintenant participé à six missions. Aucun contact n'a jamais été établi avec le DTUsat-1. |

**Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                                          |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                    |
|----------------------------------------------------------|--------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel | 30 juin 2003                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       |
| Site Web                                                 | dtusat1.dtusat.dtu.dk                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                              |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial            | Université technique du Danemark, DK-2800 Kgs. Lyngby (Danemark)                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                   |
| Lanceur                                                  | Rokot-KM                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                           |
| Autres renseignements                                    | <p>L'interface lanceur était un dépoyeur de plusieurs picosatellites (P-POD), transportant trois CubeSats. L'intégration des satellites au P-POD a été réalisée à l'Institut d'études aérospatiales de l'Université de Toronto (Canada).</p> <p>L'heure du lancement n'est pas connue avec exactitude: 14 h 9 mn 36 s UTC ou 14 h 15 mn UTC.</p> <p>L'astronef a été lancé avant que ne soient appliqués les règlements de l'ONU sur les débris spatiaux. En 10 ans, il a perdu 3 kilomètres d'altitude. Il devrait rester en orbite pendant au moins 100 ans.</p> |

## AAUSAT-II

### Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                            |                                                                                          |
|------------------------------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2008-021F                                                                                |
| Nom de l'objet spatial                                     | AAUSAT-II                                                                                |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2008-DK-1                                                                                |
| État d'immatriculation                                     | Danemark                                                                                 |
| Autres États de lancement                                  | Inde                                                                                     |
| Date et territoire ou lieu de lancement                    | 28 avril 2008 à 5 h 54 mn 0 s UTC,<br>Centre spatial Satish Dhawan de Sriharikota (Inde) |

#### Principaux paramètres de l'orbite

|                                      |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                            |
|--------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Période nodale                       | 97,2 minutes                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                               |
| Inclinaison                          | 98,0 degrés                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                |
| Apogée                               | 634 kilomètres                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                             |
| Périgée                              | 616 kilomètres                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                             |
| Fonction générale de l'objet spatial | Satellite universitaire de démonstration. La charge utile est un détecteur expérimental à rayons gamma doté d'un cristal solide au tellure de cadmium et zinc (CdZnTe). Les dimensions du cristal sont de $10 \times 10 \times 4$ mm et son poids est inférieur à 5 grammes. Sa plage de détection va de 5 à 300 keV avec une résolution de 300 keV à 60 keV, ce qui en fait un dispositif scientifique très utile. Aucun résultat valable n'a été obtenu. |

### Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                          |                                                                                                                                    |
|----------------------------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel | 29 avril 2010                                                                                                                      |
| Site Web                                                 | <a href="http://aausatii.aau.dk">http://aausatii.aau.dk</a><br><a href="http://studentspace.aau.dk">http://studentspace.aau.dk</a> |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial            | Université d'Aalborg, Fredrik Bajers Vej 5, DK-9220 Aalborg Ø                                                                      |
| Lanceur                                                  | PSLV-CA C9                                                                                                                         |
| Autres renseignements                                    | Année de rentrée prévisible: 2028                                                                                                  |

## AAUSAT3

### Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                            |            |
|------------------------------------------------------------|------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2013-009B  |
| Nom de l'objet spatial                                     | AAUSAT3    |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2013-DK-01 |

|                                         |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                     |
|-----------------------------------------|---------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| État d'immatriculation                  | Danemark                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                            |
| Autres États de lancement               | Inde                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                |
| Date et territoire ou lieu de lancement | 25 février 2013 à 5 h 54 mn 0 s UTC,<br>Centre spatial Satish Dhawan de Sriharikota<br>(Inde)                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       |
| Principaux paramètres de l'orbite       |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                     |
| Période nodale                          | 100,4 minutes                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                       |
| Inclinaison                             | 98,6 degrés                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                         |
| Apogée                                  | 793 kilomètres                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                      |
| Périgée                                 | 776 kilomètres                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                      |
| Fonction générale de l'objet spatial    | Satellite universitaire de démonstration. Faire la démonstration d'un récepteur AIS (système d'identification automatique) conçu par des étudiants pour la localisation des navires sur les océans, en particulier dans la région de l'Arctique. Un modem de style traditionnel et un récepteur AIS de type PSN (processeur des signaux numériques) ont tous deux montré de très bonnes capacités. Une fois le nouveau logiciel de décodage téléchargé, le récepteur de type PSN pourrait, d'ici à la fin de la mission, décoder plus de 20 000 messages par heure. |

**Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                                          |                                                                                                                                    |
|----------------------------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel | 1 <sup>er</sup> octobre 2014                                                                                                       |
| Site Web                                                 | <a href="http://aausat3.aau.dk">http://aausat3.aau.dk</a> ,<br><a href="http://studentspace.aau.dk">http://studentspace.aau.dk</a> |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial            | Université d'Aalborg, Fredrik Bajers Vej 5,<br>DK-9220 Aalborg Ø                                                                   |
| Lanceur                                                  | PSLV-CA C20                                                                                                                        |
| Autres renseignements                                    | Année de rentrée prévisible: 2035                                                                                                  |

**GOMX-1**

**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                                            |                                                                                                                     |
|------------------------------------------------------------|---------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2013-066Q                                                                                                           |
| Nom de l'objet spatial                                     | GOMX-1                                                                                                              |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2013-DK-02                                                                                                          |
| État d'immatriculation                                     | Danemark                                                                                                            |
| Autres États de lancement                                  | Fédération de Russie                                                                                                |
| Date et territoire ou lieu de lancement                    | 21 novembre 2013, à 7 h 10 mn 10 s UTC,<br>base de lancement de Yasny, région<br>d'Orenbourg (Fédération de Russie) |

|                                      |                                                                                                                                                                               |
|--------------------------------------|-------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Principaux paramètres de l'orbite    |                                                                                                                                                                               |
| Période nodale                       | 98,7 minutes                                                                                                                                                                  |
| Inclinaison                          | 97,7 degrés                                                                                                                                                                   |
| Apogée                               | 811,7 kilomètres                                                                                                                                                              |
| Périgée                              | 597,6 kilomètres                                                                                                                                                              |
| Fonction générale de l'objet spatial | Satellite de démonstration de technologies de localisation mondiale d'aéronefs par réception spatiale de signaux de surveillance-transmission dépendante automatique (ADS-B). |

**Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                               |                                                        |
|-----------------------------------------------|--------------------------------------------------------|
| Site Web                                      | www.gomspace.com                                       |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial | GomSpace ApS, Alfred Nobels Vej 21A, DK-9220 Aalborg Ø |
| Lanceur                                       | RS-20B (Lanceur Dnepr)                                 |
| Autres renseignements                         | Année de désorbitation prévue: 2060                    |

**DTUsat-2**

**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                                            |                                                                                                           |
|------------------------------------------------------------|-----------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2014-033W                                                                                                 |
| Nom de l'objet spatial                                     | DTUsat-2                                                                                                  |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2014-DK-01                                                                                                |
| État d'immatriculation                                     | Danemark                                                                                                  |
| Autres États de lancement                                  | Fédération de Russie                                                                                      |
| Date et territoire ou lieu de lancement                    | 19 juin 2014 à 19 h 19 mn 19 s UTC, base de lancement de Yasny, région d'Orenbourg (Fédération de Russie) |
| Principaux paramètres de l'orbite                          |                                                                                                           |
| Période nodale                                             | 96,97 minutes                                                                                             |
| Inclinaison                                                | 97,99 degrés                                                                                              |
| Apogée                                                     | 622 kilomètres                                                                                            |
| Périgée                                                    | 605 kilomètres                                                                                            |

|                                      |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                   |
|--------------------------------------|-------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Fonction générale de l'objet spatial | Le DTUsat-2, construit par des étudiants de l'Université technique du Danemark, a en tant que tel favorisé l'enseignement pratique des technologies spatiales et de l'ingénierie des systèmes. Il a un véritable objectif scientifique, qu'un jury externe a sélectionné parmi des propositions de charges utiles sollicitées dans le cadre d'un concours national ouvert. C'est la proposition de Kasper Thorup, ornithologue de l'Université de Copenhague, qui l'a remporté. Il suggérait d'utiliser le satellite pour le suivi de grands oiseaux migrateurs d'une masse corporelle de 100 grammes au maximum. |
|--------------------------------------|-------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|

**Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                               |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                             |
|-----------------------------------------------|-----------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Site Web                                      | www.dtusat.dtu.dk                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                           |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial | Université technique de Danemark, DK-2800 Kgs. Lyngby, Danemark                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                             |
| Lanceur                                       | RS-20B (Lanceur Dnepr)                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                      |
| Autres renseignements                         | Bien qu'il soit impossible de commander le satellite DTUsat-2, celui-ci a fait parvenir des données utiles, et il reste un instrument d'étalonnage pour les radios amateurs du monde entier. Au 7 octobre 2016, l'astronef devait être en phase semi-opérationnelle pendant au moins 1 ou 2 ans, ce qui est actuellement le cas. Il devrait rentrer dans l'atmosphère terrestre avant juin 2039, de manière à se conformer aux règlements de l'ONU sur les débris spatiaux. |

## AAUSAT5

**Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                                            |                                                                             |
|------------------------------------------------------------|-----------------------------------------------------------------------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 1998-067GZ                                                                  |
| Nom de l'objet spatial                                     | AAUSAT5                                                                     |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2015-DK-01                                                                  |
| État d'immatriculation                                     | Danemark                                                                    |
| Autres États de lancement                                  | Japon, États-Unis d'Amérique                                                |
| Date et territoire ou lieu de lancement                    | 5 octobre 2015, à 13 h 55 mn 0 s UTC, Station spatiale internationale (ISS) |
| Principaux paramètres de l'orbite                          |                                                                             |
| Période nodale                                             | 92,69 minutes                                                               |
| Inclinaison                                                | 51,65 degrés                                                                |
| Apogée                                                     | 416 kilomètres                                                              |
| Périgée                                                    | 409 kilomètres                                                              |

|                                                                                                                                                             |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                               |
|-------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|-----------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Fonction générale de l'objet spatial                                                                                                                        | Satellite universitaire de démonstration. À la demande de l'Agence spatiale européenne (ESA), l'AAUSAT5 est une réplique modernisée de l'AAUSAT3. Sur l'invitation de l'ESA, il a été procédé à son lancement dans le cadre de la mission de l'ISS qui était également la première mission spatiale d'un astronaute danois, Andreas Mogensen. |
| Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation                                                                                              | 15 mars 2016                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                  |
| <b>Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique</b> |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                               |
| Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel                                                                                                    | 15 mars 2016                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                  |
| Site Web                                                                                                                                                    | <a href="http://aausat5.space.aau.dk">http://aausat5.space.aau.dk</a> ,<br><a href="http://studentspace.aau.dk">http://studentspace.aau.dk</a>                                                                                                                                                                                                |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial                                                                                                               | Université d'Aalborg, Fredrik Bajers Vej 5, DK-9220 Aalborg Ø                                                                                                                                                                                                                                                                                 |
| Lanceur                                                                                                                                                     | Kounotori 5 (HTV-5) et déploiement de l'ISS.                                                                                                                                                                                                                                                                                                  |
| Autres renseignements                                                                                                                                       | L'AAUSAT5 a été lancé le 19 août 2015 depuis le Japon dans le vaisseau ravitailleur HTV-5 en route vers l'ISS. Il a été déployé le 5 octobre 2015 depuis un dépoyeur Nanoracks à bord de l'ISS.<br><br>Il est rentré dans l'atmosphère le 15 mars 2016 et s'est consumé pendant la descente.                                                  |

## AAUSAT4

### Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

|                                                            |                                                             |
|------------------------------------------------------------|-------------------------------------------------------------|
| Indicatif international du Comité de la recherche spatiale | 2016-025E                                                   |
| Nom de l'objet spatial                                     | AAUSAT4                                                     |
| Indicatif national/numéro d'immatriculation                | 2016-DK-1                                                   |
| État d'immatriculation                                     | Danemark                                                    |
| Autres États de lancement                                  | France                                                      |
| Date et territoire ou lieu de lancement                    | 25 avril 2016, 23 h 2 mn 0 s UTC, Guyane française (France) |
| Principaux paramètres de l'orbite                          |                                                             |
| Période nodale                                             | 98,22 minutes                                               |
| Inclinaison                                                | 98,18 degrés                                                |
| Apogée                                                     | 686 kilomètres                                              |
| Périgée                                                    | 442 kilomètres                                              |

---

|                                      |                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                                |
|--------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Fonction générale de l'objet spatial | Satellite universitaire de démonstration. AAUSAT4 est une réplique modernisée de AAUSAT3. La mission concerne l'un des trois CubeSats envoyés dans le cadre du programme éducatif "Fly Your Satellite!" de l'ESA. Une interaction aux fins de communication et de contrôle a pu être établie. Les antennes ayant été endommagées, la charge utile de l'AIS ne peut pas fonctionner correctement et la communication avec le sol est difficile. |
|--------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|

**Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

|                                               |                                                                                                                                                |
|-----------------------------------------------|------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------|
| Site Web                                      | <a href="http://aausat4.space.aau.dk">http://aausat4.space.aau.dk</a> ,<br><a href="http://studentspace.aau.dk">http://studentspace.aau.dk</a> |
| Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial | Université d'Aalborg, Fredrik Bajers Vej 5, DK-9220 Aalborg Ø                                                                                  |
| Lanceur                                       | Soyuz-STA Fregat-M                                                                                                                             |
| Autres renseignements                         | À partir de septembre 2016, l'AAUSAT4 devait fonctionner pendant une année supplémentaire. Il devrait rentrer dans l'atmosphère en 2019.       |

---