

野澤恵(のざわさとし) satoshi.nozawa.i@vc.ibaraki.ac.jp 研究対象: 宇宙天気、太陽物理、人工衛星障害など



太陽を起点の研究

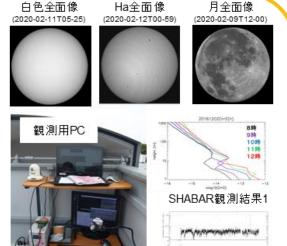
- ・太陽が人工衛星に与 える影響や障害
- 様々な太陽観測
- 宇宙磁気現象の解明

SHABAR観測結果

観測機器の一例







日本宇宙少年団 http://www.yac-j.com/hq/info/yackawaraban20220226.pdf

YACかわら版 222

スターリンク4-7

2月21日14:44 にケープカナベラル宇宙軍基地SLC 40 (1月31日に CSG FM2を打上た発射台)からスターリンク4-8を積んだファルコン 9が打上げられました。

- 1段目ブースターB1058.11は11回目の使用で約 636km離れた大西洋の台船 (A Shortfall of Gravitas) に無事着地
- ・ブースターの11回目の使用は2機目
- ・衛星のフェアリンク半分ずつは、それぞれ4回目

化させえたのかな?

STARLINK-3415 341.8 355 369

衛星高度 (km)

21日午後 23日午前 23日午後

YACかわら版220でス「スターリンク 4-7」打上後ほとんどの衛 星が、地磁気嵐で破損しましたとお伝えしていますがその打上と 比較しましょう。

2月3日 LC-39A→スターリンク4-7 49機 210 x 339km 積荷推定約14トン

2月21日 SLC 40→スターリンク4-8 46機 325 x 337 km 積荷 推定約13.2-トン 衛星の数を減らし、軌道を変

2月3日に打上げられた スターリンク4-7の49機 のうち、24日午後現在 11機が軌道上で確認で きます。

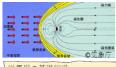
(Heavens-above使用

* 高度はlizard-tail.com サイトを使用。

Space debris over Puerto Rico (2/7/2022) SAC

2022年2月7日にプエルトリコ上空で、スターリン ク衛星の一部が、地磁磁気嵐の影響を受け軌道を 外れた可能性が高いとされています https://cdn.mos.cms.futurecdn.net/cALIXEWc7q8YC7srm382vD-970-80.jpeg.webp

49機の衛星のうち38機に被害を与えた太陽爆風からの荷電 粒子による2月4日の地磁気嵐とはどんなものだったので



気象庁には地磁気観測所が あります。この分野でも日 本は存在感のある研究を重 ねています。 https://www.kakioka-

jma.go.jp/knowledge/mg_bg.html

粒子が地球に到達した際に観測されるような顕著な地磁気

地磁気の単位はnT(ナノテスラ)を用います。日本付近 の平均的な地磁気の水平分力(H)の大きさは約3万nTで、 静穏時の日変化の振幅は50nT程度ですが、磁気嵐の時は50 ~数百nTに達する地磁気変化(較差)が観測されることも

Starlink - dynamic 3D orbit display

STARLINK-3167

https://heavens-above.com/Starlink.aspx

アメリカ海洋大気庁(NOAA)によると、今回の磁気嵐の規模は5段階 (G1~G5) のうち**一番低いG1**で、人工衛星の運用には**軽微な影響が及 ぶ可能性**があると同庁は解説しています。しかし、打ち上げ直後のス ターリンク衛星が投入されたは高度210kmという比較的低い軌道だった ため、磁気嵐の影響を強く受けることになってしまったようです。ス ペースXによると、今回打ち上げられた衛星は、過去の打ち上げ時と比 べて最大50パーセント強い大気抵抗を受けたといいます。

スターリンクの運用チームは衛星の動作をセーフモードに切り替えて、 フラットなパネル形状の機体が**大気から受ける抵抗を最小化するように 姿勢を調整**したものの、衛星の多くはこの状況を脱することができませ んでした。https://sorae.info/space/20220216-spacex-starlink.html

軌道上のスターリンク衛星

高度550kmの軌道へ移動

クリプトンを使用してホールスラスタ 軌道上の位置調整、高度維持等 スタートラッカーナビゲーションシステム 自立移動可能





後まず高度325kmへ 前回は高度約210km

太陽電池パネルを開く

フェアリン グは2面で構 告物で構成

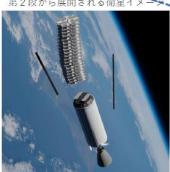
耳利用

フェアリング 内のラックに 整然と収納さ れた衛星

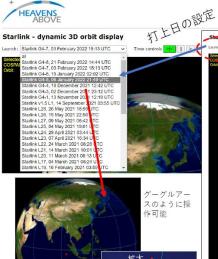


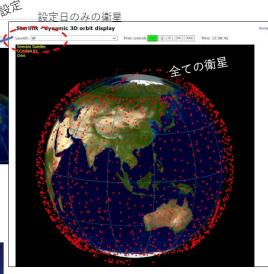


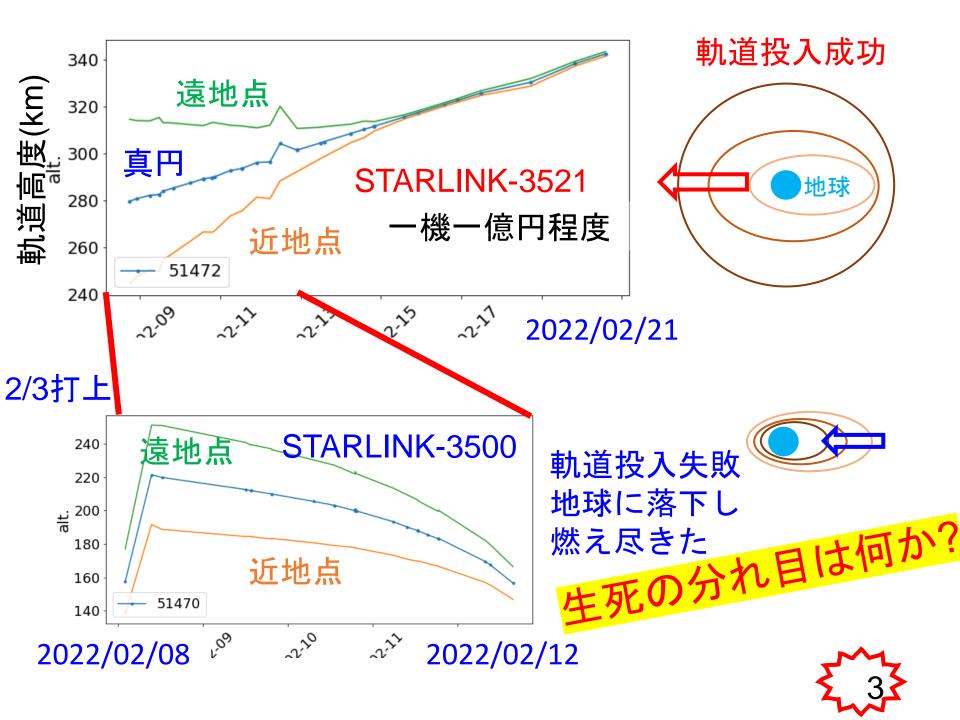
第2段から展開される衛星イメージ。



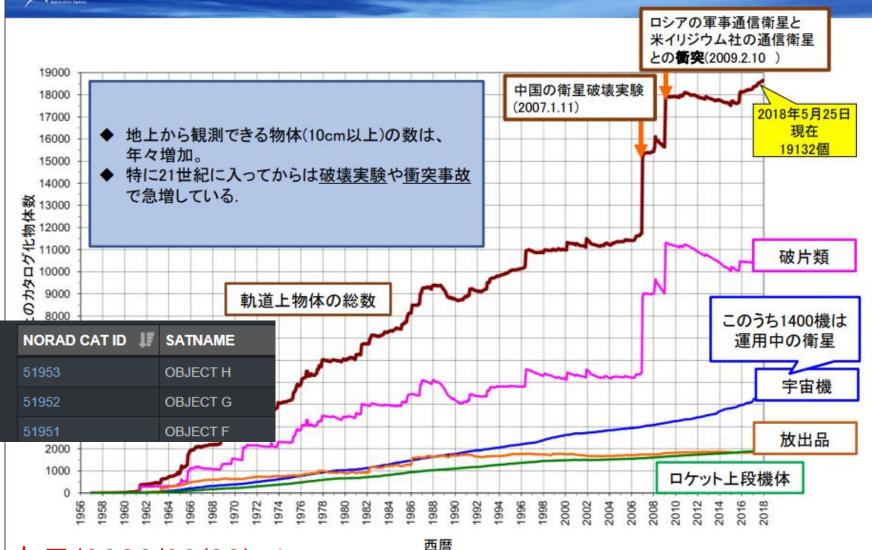
この頁の画像は@SpaceXと@express.co











本日(2022/03/08)で

51953が登録

観測限界(公称値): 低軌道10cm以上, 静止軌道1m以上

出展: NASA Orbital Debris Quarterly News, Volume 20, Issues 1&2, April 2016









観測装置・システム開発

自己紹介

院生生活

研究室

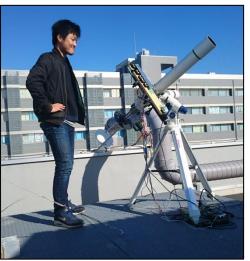
研究紹介

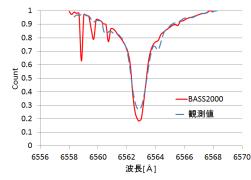
就職活動

<u>自動追尾システムや小型分光器など</u> 研究・教育目的で装置・システムの開発および性能評価を行う











自己紹介

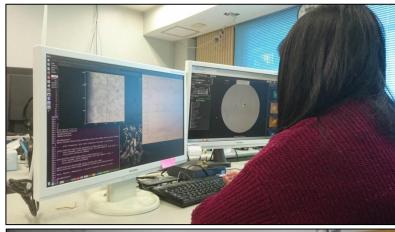
院生生活

研究室

研究紹介

就職活動

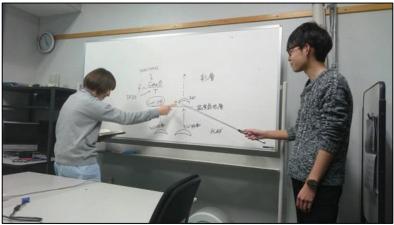
地上望遠鏡や人工衛星の観測データを 解析することで太陽における現象を解明する













宇宙天気

自己紹介

院生生活

研究室

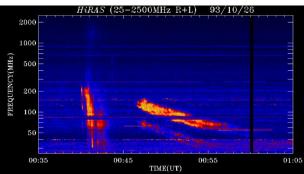
研究紹介

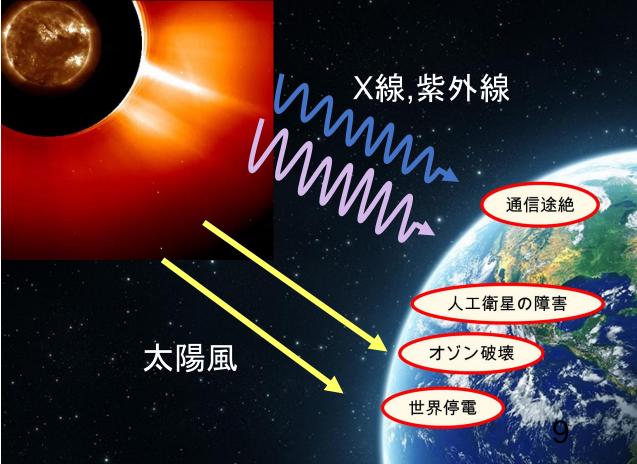
就職活動

太陽活動と、地球で観測される現象の

因果関係を解明する(基本的に統計解析)







シミュレーション

自己紹介

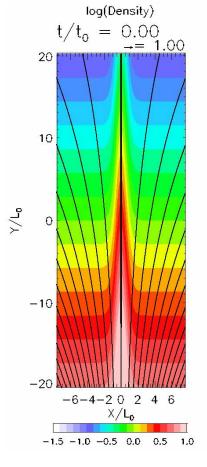
院生生活

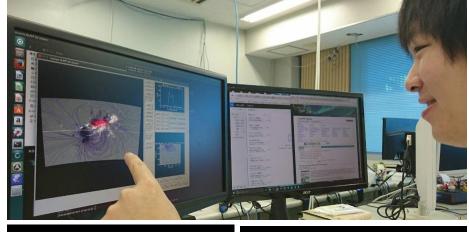
研究室

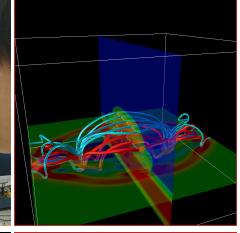
研究紹介

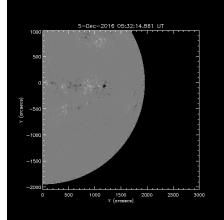
就職活動

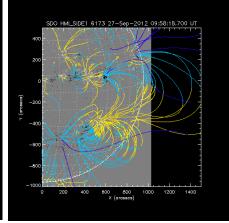
太陽で起きた現象を計算機を使ってシミュレーションし 観測と比較することで"そこで何が起きているのか"解明する

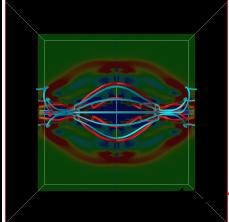












文理融合研究、歷史資料活用、古天文学

自己紹介

院生生活

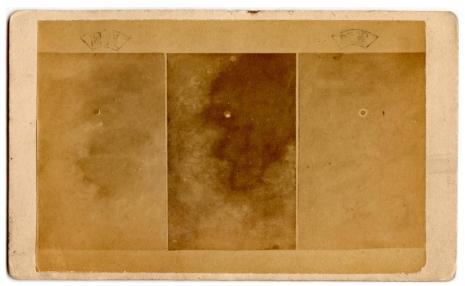
研究室

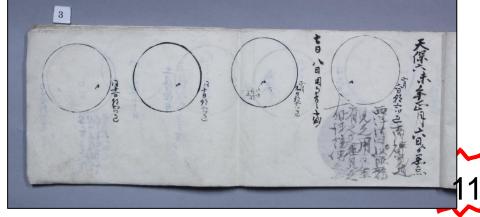
研究紹介

就職活動

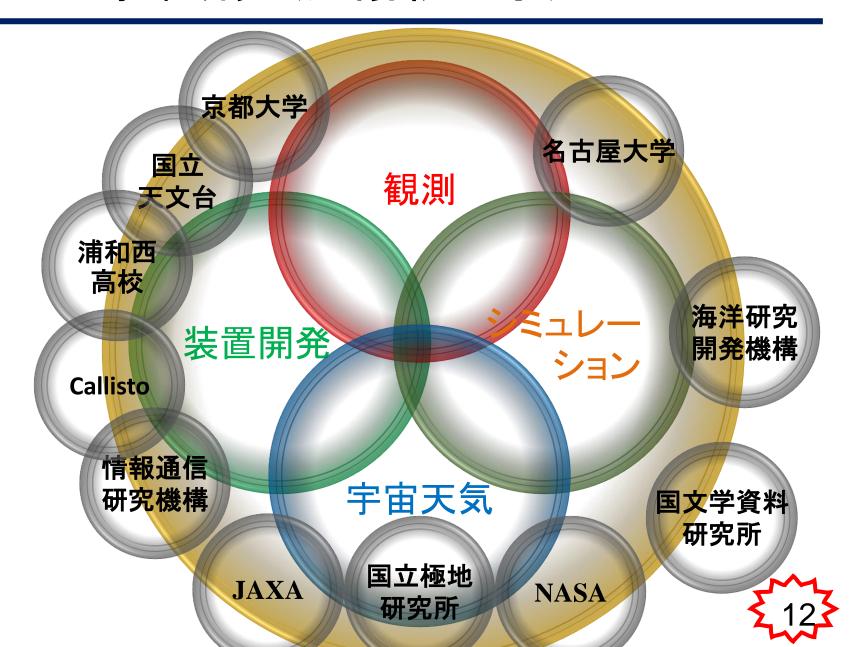
歴史資料を活用した研究を行う







歴代の野澤研究(太陽物理学)







東日本旅客鉄道株式会社 水戸支社 East Japan Rallway Mito

北非破壞検查株式会社

🙏 三菱スペース・ソフトウエア株式会社

🚳 株式会社 日立産業制御ソリューションズ



SEC Systems Engineering Consultants Co. LTD.

() トヨタホーム

✓ JAバンク

内部進学も、外部







茨城県教育委員会

Ibaraki Prefectural Board of Education







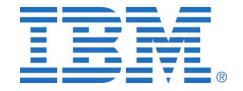




NTTData

(●) MUFG 三菱UFJインフォメーションテクノロジー株式会社

NAVITI





解析方法一今回は低軌道衛星を 用いて解析

条件 平均運動(mm) > 14.0 高度 1000 km以下 離心率(e) < 0.01

Two Line Element (TLE)の説明

TLEとは、米国北アメリカ航空宇宙防衛司令部(North American Aerospace Defense Command) が監視し公開している人工衛星を含む宇宙物体の軌道情報 を2行形式で表したものである。

(参考: http://www.celestrak.com/NORAD/documentation/tle-fmt.asp)

TLEは以下の形式である。

```
GCOM-W1 (SHIZUKU)
               12194.00000000 .00000000
 38337U 12025A
                                            00000-0 17700-3 0 00659
        98.1978 133.0858 0001777 101.6799 154.6 24 14.57141916
 38337
```

(a)人工衛星の名称

(b)行番号 (c)人工衛星番号 (d)分類(Uは分類なし)

(e)国際識別番号(打上げ年の下2桁)

(f)国際識別番号(T主け中における打上け数)(g)国際識別番号(piece of launch)

(h)エポック年(西暦の下2桁)

(i)エポック(年通算日+その日における00時からの経過時間)

(j)平均運動のT次の時間機分 (k)平均運動の2次の時間微分 (力)共気抵抗係数項(小数点以下を表示)

(m)エフェメリスタイプ (n)エレメント番号

(o)チェックサム

(p)行番号

(q)人工衛星番号

(r)軌道傾斜角(度)

(s)昇交点赤径(度)

(t)離心率(小数点以下を表示) (u)近地点引数(度)

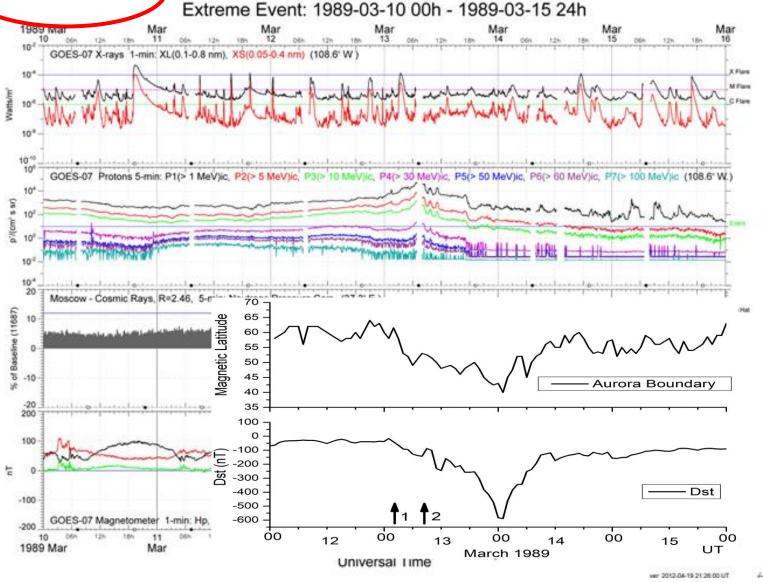
(v)平均近点離角(度)

(w)平均運動(周回数/日

(x)エポック時の周回数(回) (y)チェックサム



■3.2. 1989 年 3 月の磁気嵐(宇宙天気現象)と軌道低下の相関例←



1989年3月に発生した磁気嵐を示す図。上から磁気緯度、Dst(低緯度のへは地磁気変動量全磁場強度)を示す。Boteler(2019)の Figure 6 から引用。15

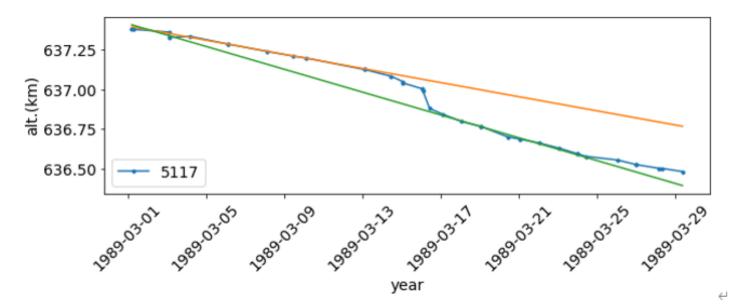


図 6 COSMOS 405 の高度(km)の 1989 年三月の時間変化図。←

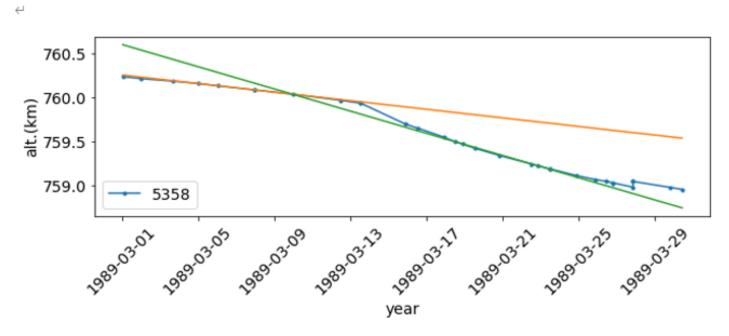
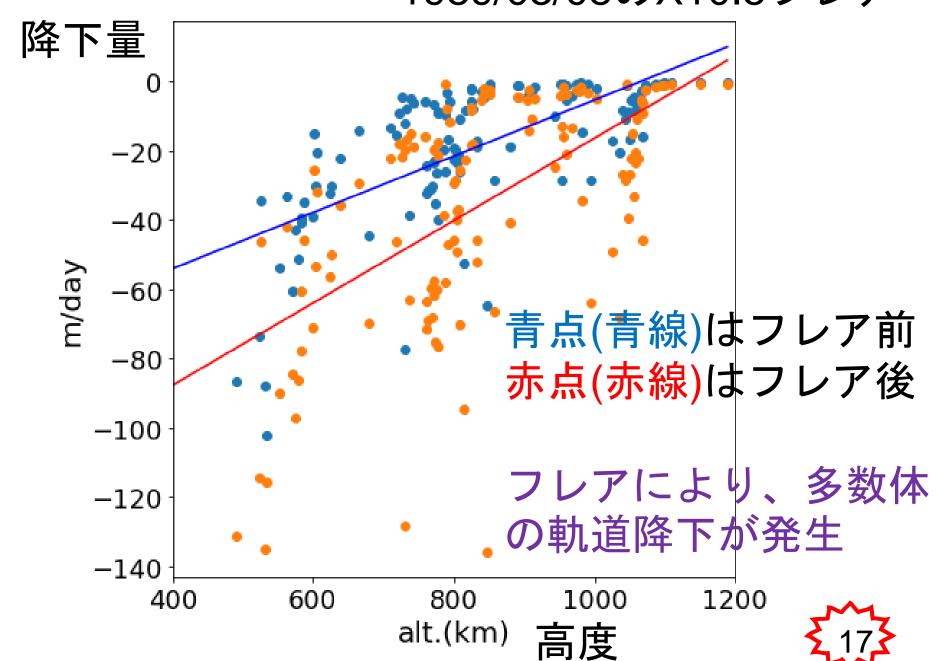
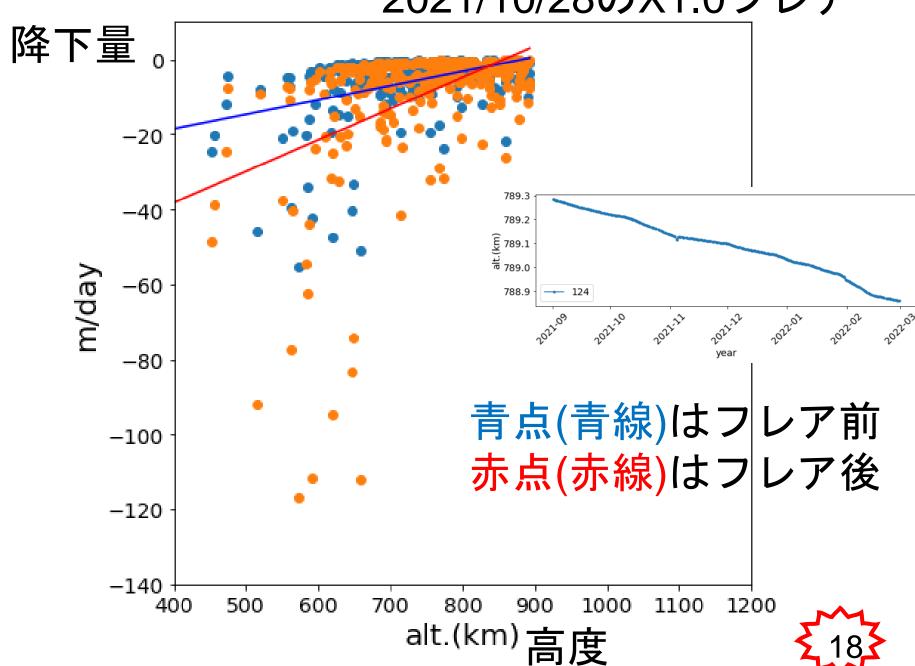


図 7 ロケット SL-8 のデブリの高度(km)の 1989 年三月の時間変化図。←

1989/03/08のX10.5フレア



2021/10/28のX1.0フレア

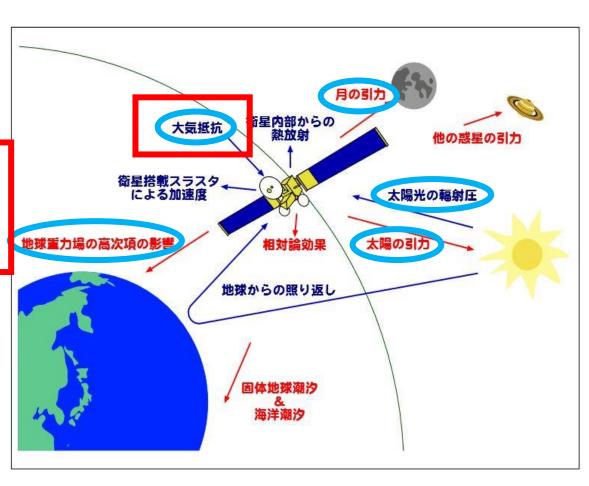


宇宙物体、人工衛星が受ける力

人工衛星の軌道は主に

- 地球重力
- ・地球の大気抗力 (太陽紫外線の影響、 オーロラ地磁気活動)
 - •月,太陽による引力
 - ・太陽光の輻射圧

の影響を受け変動





宇宙物体に対する大気抵抗の物理量

物体に作用する大気抵抗の成分は、一般的に

$$F_i = rac{1}{F_i} = rac{1}{2} rac{
ho A C_i v^2}{m}$$

環境(高度や宇宙天気)に依存する物理量

 $\rho =$ 大気質量密度, kg/m³

v =物体の 気相対速度, m/s

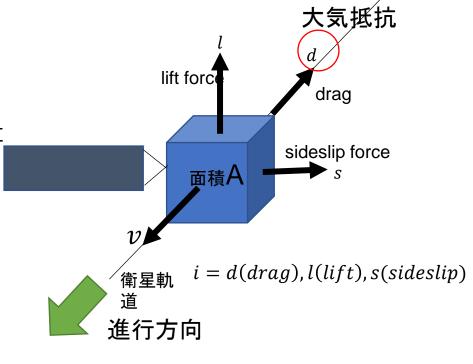
宇宙物体の特性に

存する物理量

A =大気に相対る面積 m^2

 $C_i =$ 抵抗係数,無 v元: 形状に依存

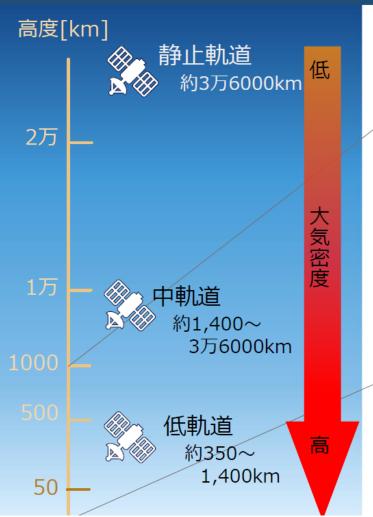
m =物体質量,k

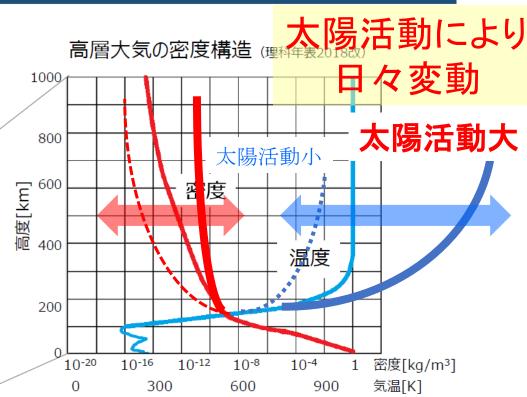


宇宙天気現象(太陽活動)の影響を調べる



人工衛星の置かれている宇宙環境

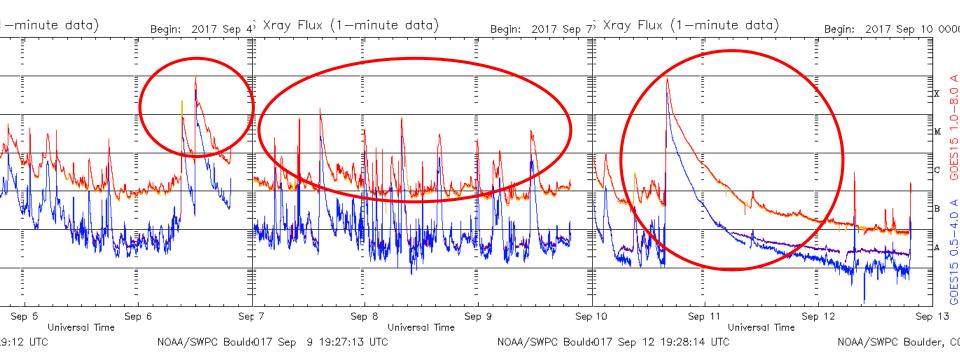




大気は地上数千kmまでに及んでおり、 高度が低いほど密度が高い

GOES衛星のX線フラックス [2017/09/04 - 09/12]

太陽からのX線はフレアの規模を示す



大フレアが何回も発生



11年ぶり、最強クラスの太陽フレアが発生



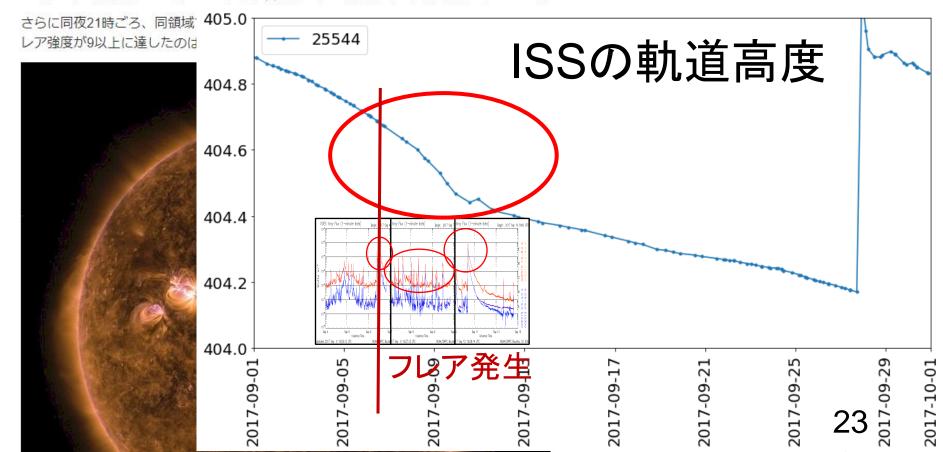


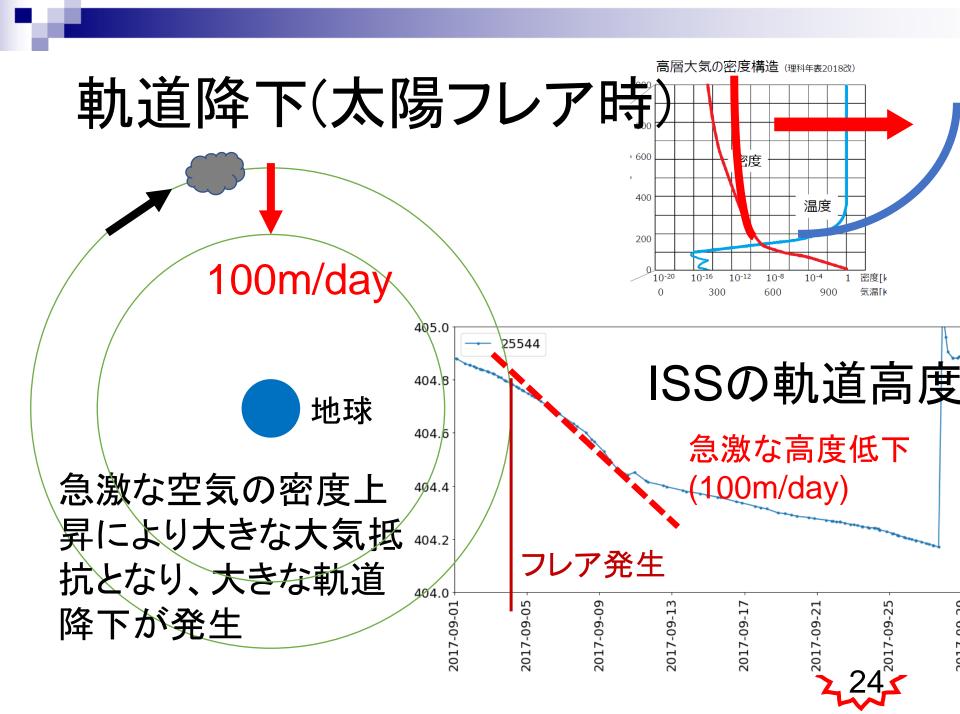
2017/09/06 X2.2

日本時間9月6日、大規模な太陽フレアが2度にわたり発生した。とくに21時ごろのフレアは11年ぶりとな る最強クラスのフレアで、この現象に伴う太陽風の乱れが8日の夜ごろ地球に到来すると予測されてい る。

【2017年9月7日 NASA/宇宙天気ニュース/情報通信研究機構】

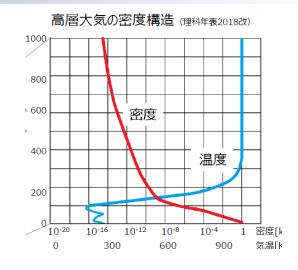
9月6日18時ごろ(日本時間、以下同)、太陽表面の南西の活動領域(黒点群)2673で大規模フレアが発 生した。太陽フレアの強度はピーク時のX線強度によって弱い方からA、B、C、M、Xに分類されるが、 このフレアの強度はX2.2で、2015年5月5日以来2年4か月ぶりのXクラスのフレアだった。

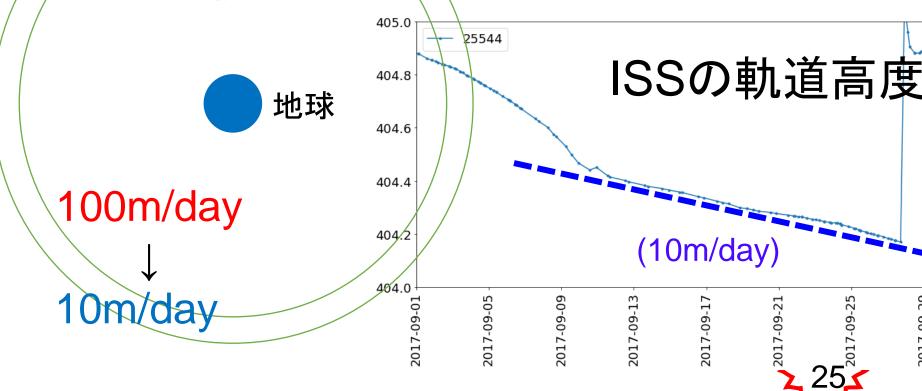




軌道降下(通常時)

わずかな空気の大気抵抗に よる軌道降下が日常的に発生





11年ぶり、最強クラスの太陽フレアが発生



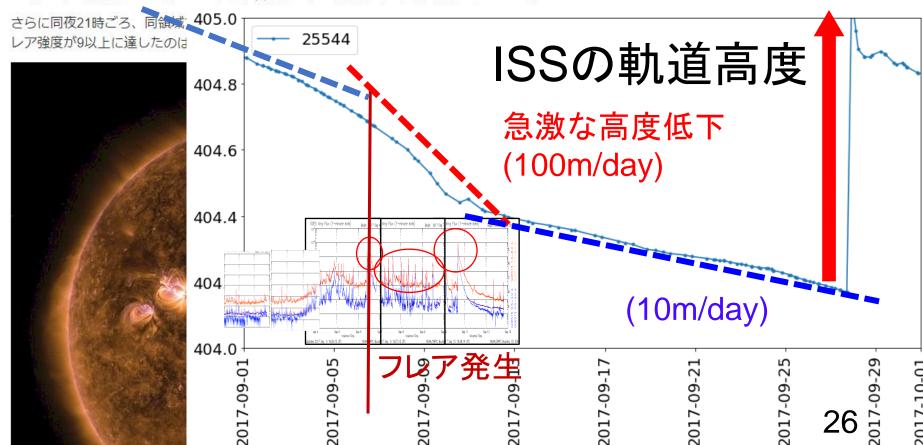
2017/09/06 X2.2

日本時間9月6日、大規模な太陽フレアが2度にわたり発生した。とくに21時ごろのフレアは11年ぶりとなる最強クラスのフレアで、この現象に伴う太陽風の乱れが8日の夜ごろ地球に到来すると予測されている。

【2017年9月7日 NASA/宇宙天気ニュース/情報通信研究機構】

9月6日18時ごろ(日本時間、以下同)、太陽表面の南西の活動領域(黒点群)2673で大規模フレアが発生した。太陽フレアの強度はピーク時のX線強度によって弱い方からA、B、C、M、Xに分類されるが、このフレアの強度はX2.2で、2015年5月5日以来2年4か月ぶりのXクラスのフレアだった。

2017/09/27 reboost 持ち上げ実施



ISSのreboostした文章を見つけよう

ヒントは、

ISS reboost 2017 [9月英語で] 27

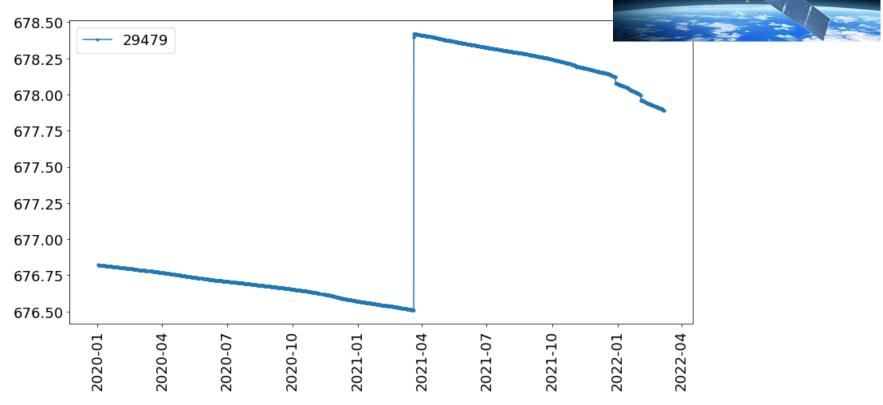
で検索してみよう

https://blogs.nasa.gov/stationreport/2017/09/27/

次は「2021/03/20 hinode」で



太陽観測衛星「ひので」の軌道変化



IMPORTANT ### (Update: 12:20 JST, 20 Mar.)

We decided to go ahead with the DAM operation in the afternoon. Observations will be stopped in the first pass, at around 3:35 UT. Observations may be resumed from next Tuesday (23 Mar.) evening but it may change depending on the DAM situation.

美星スペースガードセンターで取得したデータを利用した研究を実施しませんか

応募方法

・JAXA軌道チームへ研究企画書をメール連絡(連絡先 JAXA軌道、SGC_DATA_KOUBO@ml.jaxa.jp) 指定の様式はありません。A4用紙2枚程度に背景、目的、想定する期間(観測時間)、研究参加者と役割、美星スペースガードセンターデータを使う事で期待される成果、を記述ください。その後、Web打合せを実施し、詳細を議論します。

テーマ: 理工学分野へ資する範囲内で自由です。JAXAは新しい発想を期待しています。

応募締切: 2022年4月28日(木)

(但し、応募者多数の場合は上記の締切を待たずに募集を終了します)

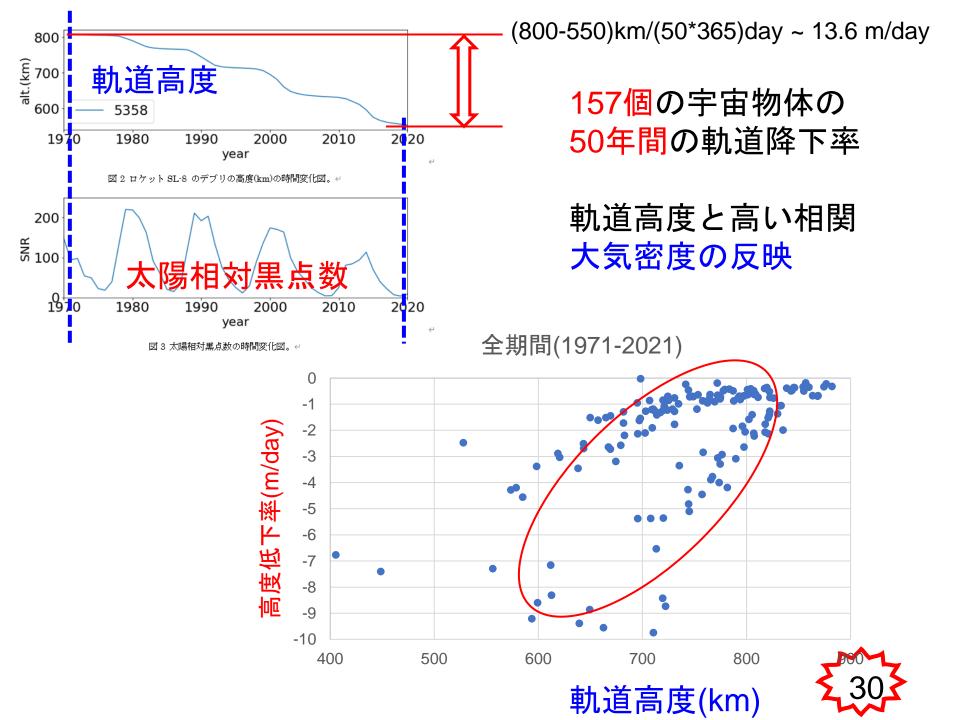
美星スペースガードセンター(BSGC)の特徴: 詳細は打合せで説明

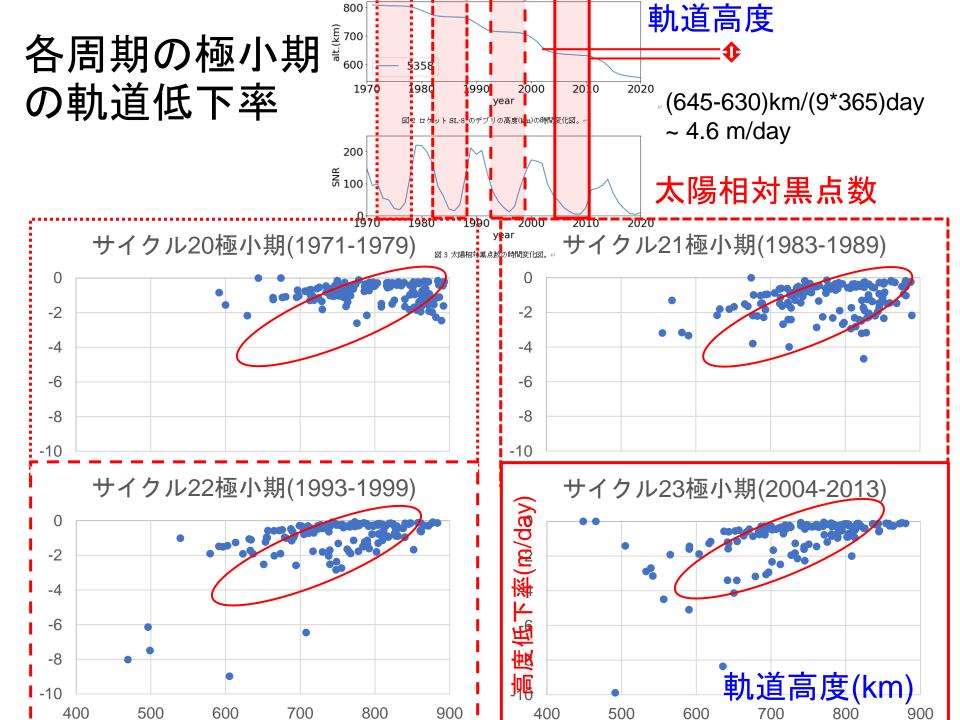
- •BSGCの1m望遠鏡、 50cm望遠鏡の概略は3ページ目
- ・多色測光、光度変動観測可能です。
- ・提供するデータ形式は写真(FITS形式)または研究対象物体の座標値(RA,DEC)を想定します。

特記事項

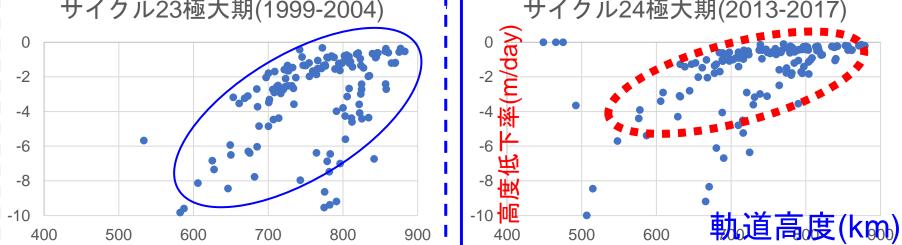
- ・BSGCで取得したデータをFTPサーバ経由またはメール添付で提供するものです。 応募を採用された方がBSGCで直接観測するものではありません。
- BSGCデータは無償で提供します。
- ・観測のための準備でBSGCで作業を行う場合、BSGCに特殊治具、センサーを設置する事は電源容量等の物理的条件が可能な範囲で許容しますが、費用(BSGCまでの出張費含む)は応募者側が負担ください。
- コミュニケーションは原則として日本語とします。

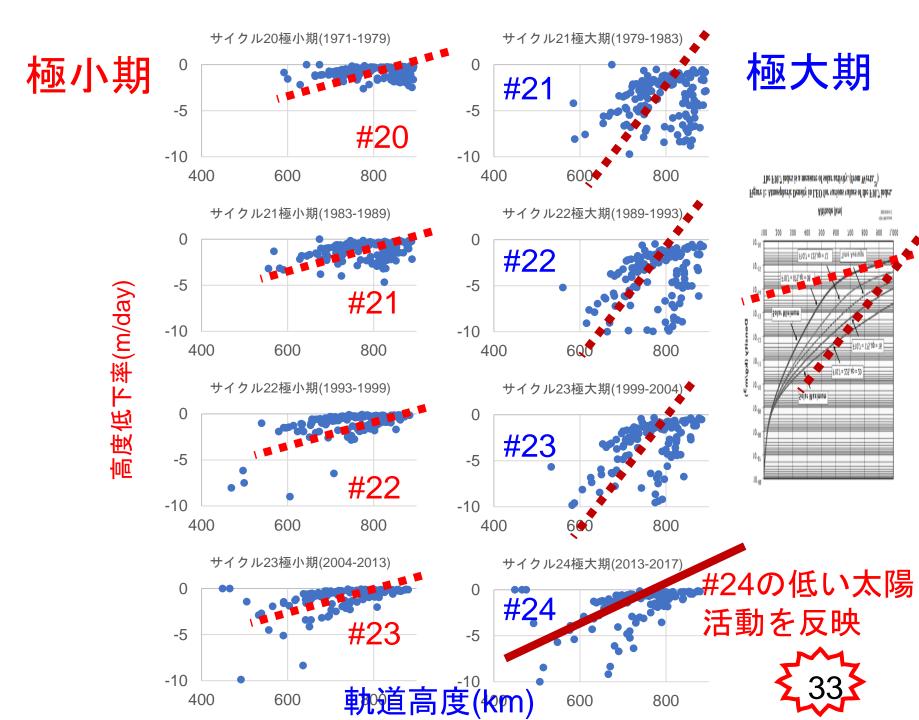


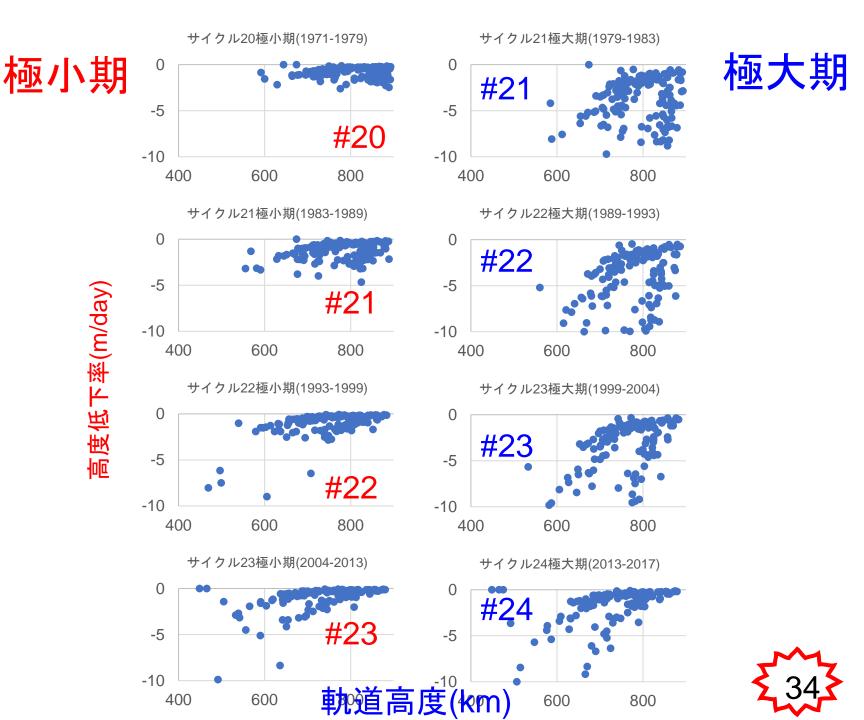


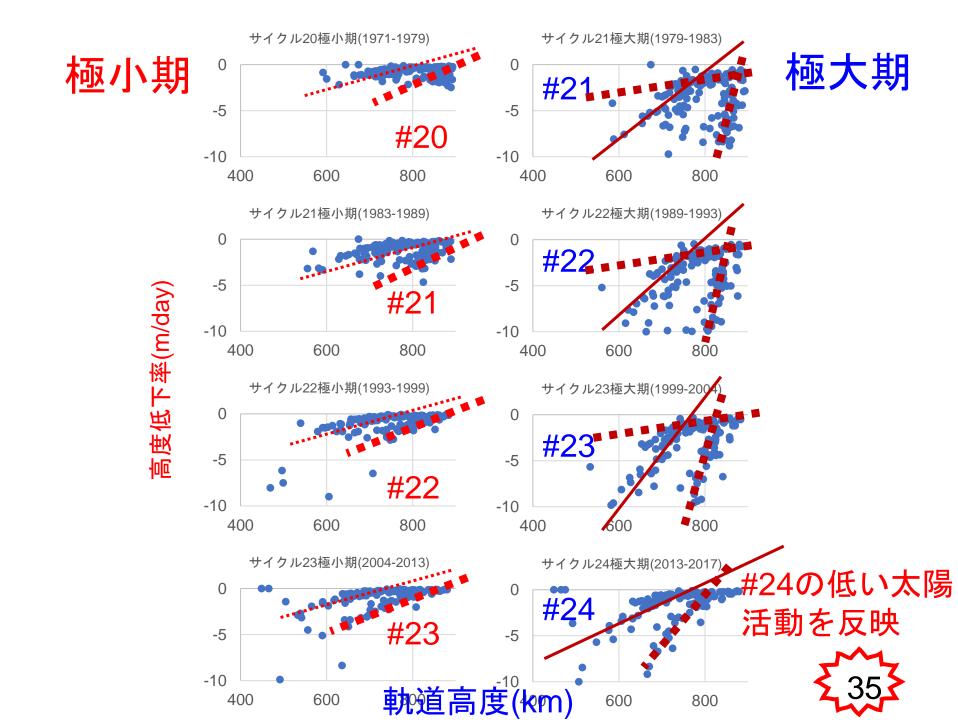


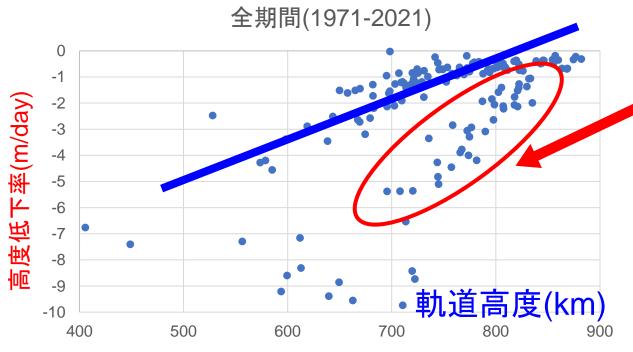
軌道高度 各周期の極大期 2020 の軌道低下率 2010 1990 2000 1970 1980 (630-570)km/(4*365)day ~ 41.1 m/day 200 NS 100 太陽相対黒点数 サイクル22極大期(1989-1993) サイクル21極大期(1979-1983) -2 -6 -10 サイクル24極大期(2013-2017) サイクル23極大期(1999-2004)









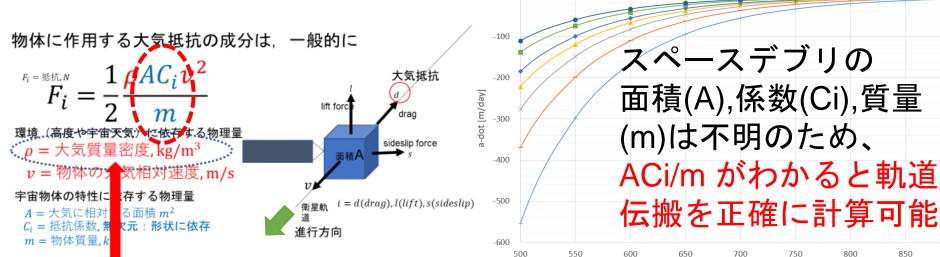


スペースデブリ (1971年までに確認で きたもの、登録番号 が6000以下)

現在は50000以上で うちデブリは半分以 上で、日々作られる

ハロウィンイベント発生時の高度低下率

宇宙物体に対する大気抵抗の物理量



也磁気指数(Ap): 204

10.7(3M_avg) : 140.3

宇宙天気現象(太陽活動)の影響を調べる



まとめ

公開されているTLEデータを用い、宇宙天気現象(太陽活動)と衛星軌道 降下について、長期的及び短期的に影響を明らかにし、太陽相対黒点 数と軌道降下率の50年間の関係から、低高度ほど低下が大きく、また 極大期の軌道降下率は極小期に比べ、5から10倍程度大きいがわかった

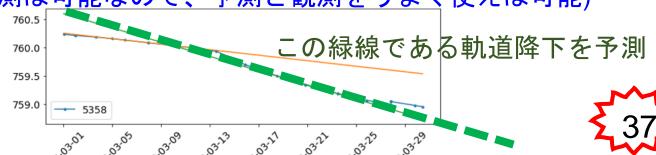
先のサイクル24の極大期の軌道降下率は小さく、 穏やかな太陽活動の反映、ただし定量的な解析が必要



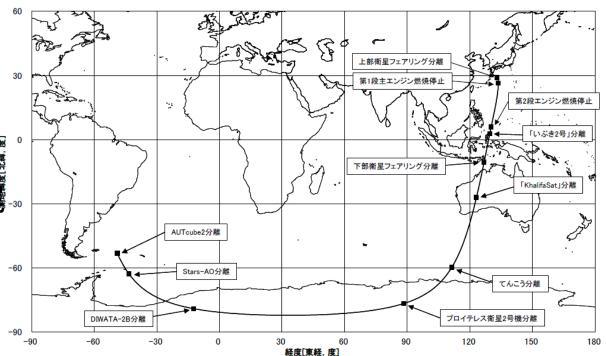
宇宙天気現象(太陽活動、地磁気活動など)が宇宙物体の影響は間接的のため、その間の物理過程を考慮することが必要 (F10.7, SolarUV, AE, Dst, Kp, NRLMSIS00,,,,) pの大気モデルへの寄与

不明だったスペースデブリのACi/m(質量や面積)を推測することが可能

TLEは一日一回程度の観測のため、低下した時間や場所を特定することは困難(軌道予測は<u>可能なので、予測と観測をうまく</u>使えば可能)



Star-AO打ち上げ時 (2018/10/30) の軌道予測による追尾。 Python+Orbital (or ephem)



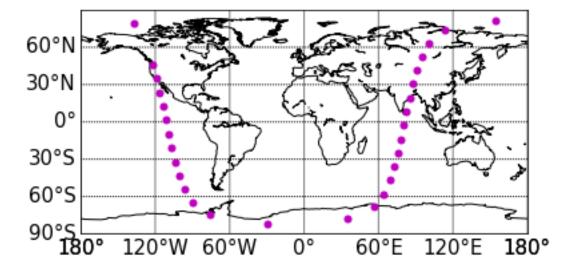
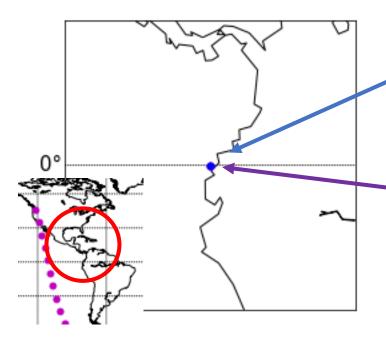


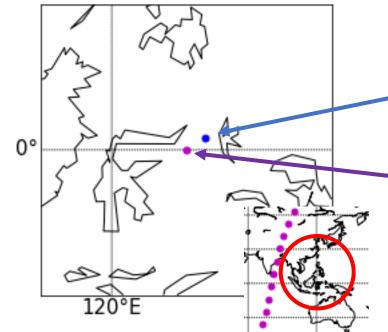
図-5 ロケットの飛行経路





Stars-AO のTLEの観測地点 例えば 2020/01/01 の実測値

TLEの軌道予測による追尾 例えば 2020/01/01 の 軌道予測計算による予測地点



12307(Hinotori)TLEの観測地点 例えば 1989/03/15 の実測値

TLEの軌道予測による追尾 例えば 1989/03/15 の 軌道予測計算による予測地点

このずれが宇宙環境の反映 (太陽フレアの影響)

