# モデル駆動型システムズエンジニアリングに基づくモデル管理およびデータ解析 - Nano-JASMINE データ解析への応用-

初鳥 陽一\*1 宮下 尚\*1 清水 淳也\*1 山田 良透\*2

# A Model Management and Data Analysis based on Model Driven Systems Engineering - Application for Nano-JASMINE data analysis -

Yoichi HATSUTORI\*<sup>1</sup>, Hisashi MIYASHITA\*<sup>1</sup>, Junya SHIMIZU\*<sup>1</sup> and Yoshiyuki YAMADA\*<sup>2</sup>

### Abstract

Since data analysis for modern astronomy is getting more complicated than ever, effective information sharing among scientists and software engineers, and a distributed computing are important to compute large amount of data. In this study, a model construction and data analysis framework based on Model Driven Systems Engineering (MDSE) which makes it possible to effectively share information among project members are presented. Especially, we propose analytic framework based on a grey box modeling and least-square method used widely in data analysis. In particular, scientific theories and equations can be implemented as models of MDSE. In addition, proposed framework enables us to automatically generate effective machine codes from the models, which significantly reduces analysis efforts and development costs. Generated machine codes are computed by distributed processing technology based on MapReduce and GPGPU. As an example, proposed framework is applied to Japanese space astrometry project named Nano-JASMINE.

Keywords: Nano-JASMINE, Systems engineering, Data analysis framework, Distributed computing

# 概要

近年,天文学におけるデータ解析は複雑化しつつあり,科学者と解析担当者の間の効率的な情報共有および大規模な データの分散処理が重要な課題となっている.本研究では,プロジェクトメンバー間での効果的な情報共有を可能とす る,モデル駆動型システムズエンジニアリング (Model Driven Systems Engineering, MDSE) に基づくモデル構築およびデー タ解析のフレームワークの提案を行う.特に,データ解析で多く用いられているグレーボックスモデリングと最小二乗 法に基づく解析フレームワークを提案する.具体的には,科学理論や方程式は MDSE のモデルとして実装し,そのモデ ルから解析コードを生成することで,開発のコストや労力を低減する.生成されたコードは,MapReduce および GPGPU と呼ばれる分散処理技術に基づいて処理を行う.一例として,提案したフレームワークを Nano-JASMINE と呼ばれる位 置天文観測衛星のデータ解析へ適用する.

i	星の ID	Au	1 天文単位
1	観測の ID	bG(t)	時刻tにおける衛星の位置
ui(t)	時刻tにおける星iの位置	q(t)	時刻tにおける衛星のクオータニオン
αi	星iの赤経	an	B-Spline 係数
δί	星iの赤緯	Bn(t)	B-Spline 基底関数
ωi	星iの年周視差	η	CCD 座標における星の位置(経度)
μαί	星iの赤経方向の固有運動	ζ	CCD 座標における星の位置(緯度)
μδί	星iの赤緯方向の固有運動		

記号

\*1 日本アイ・ビー・エム株式会社 東京基礎研究所 (IBM Research Tokyo, IBM Japan)

\*2 京都大学大学院理学研究科(Graduate School of Science, Kyoto University)

#### 1. はじめに

近年の天文学におけるデータ解析は高精度化,複雑化が進んでいる.たとえば国立天文台,東京大学,京都大学が中 心となって進めている JASMINE 計画<sup>1)</sup>では、人工衛星を用いて銀河系内の星の観測を行い、得られた観測データを基 に星の位置や年周視差をミリ秒角(1ミリ秒角は1/3,600,000度)やマイクロ秒角の精度で求めることが計画されている<sup>2)</sup>. JASMINE 計画では、主鏡口径 5cm の光学系を搭載する超小型衛星 Nano-JASMINE,主鏡口径 30cm の小型衛星 Small-JASMINE,主鏡口径 80cm の中型衛星 JASMINE という3機の衛星が検討されており,目標精度や観測範囲を改善しながら、 最終的には銀河系中心のバルジと呼ばれる領域の位置天文観測を実施することを目標としている.表1に3機の衛星の 目標精度,観測領域,打ち上げ年度について示す.このような高精度な位置天文観測を実現するためには、様々な解析 手法を適用する必要や、人工衛星の姿勢パラメータや機器の劣化など観測結果に影響を及ぼす要素を洗い出し、解析の 際に考慮に入れる必要がある.そのため、解析担当者がコードを実装する際には、複雑なモデルを理解し、大規模なデー タを処理するための効果的なコードの実装を行うことが必要不可欠である.また、生成した解析コードを次のプロジェ クトへ応用したいという科学者たちからの要求にこたえるためには、汎用的なコードの生成も必要となる.これらの要 求を実現するためには、科学者と解析担当者との間における効果的な情報共有と大量のデータ処理を実現するための分 散処理が重要な課題となる.そこで、本研究では、プロジェクトメンバー間での効果的な情報共有を可能とする MDSE の技術<sup>3,4)</sup>と、MapReduce<sup>5,6)</sup>および GPGPU<sup>7,8)</sup>の分散処理技術に基づく、モデルの実装およびデータ解析を行うフレー ムワークを提案し、すでにフライトモデルの開発が行われている Nano-JASMINE のデータ解析に対して適用する.

	Nano-JASMINE	Small-JASMINE	JASMINE
主鏡口径	5cm	30cm	80cm
衛星質量	35kg	400kg	1500kg
目標精度	3mas	<b>10</b> μ as	<b>10</b> μ as
観測領域	全天	バルジ数平方度	バルジ 200 平方度
運用予定	2013-2015	2017-2019	2020 年代

表1 JASMINE 計画で計画されている3機の衛星の比較1

(mas: milli arc-sec,  $\mu$  as: micro arc-sec)

#### 2. MDSE

MDSE とは OMG (Object Management Group<sup>2</sup>) と呼ばれるモデリング言語の標準化団体によって仕様が策定された SysML<sup>3).4)</sup> (Systems Modeling Language) を用いて,自動車・航空機などの複雑なシステムを形式的に記述し設計するため の新しい手法のひとつである.SysML はソフトウェアモデリング言語の一つである UML2 (Unified Modeling Language) の拡張付きサブセットであり,ハードウェア,ソフトウェア,データ,人,手順,設備を含むシステムの仕様化,分析, 設計,確認,検証をサポートするグラフィカルなモデリング言語である<sup>2</sup>.図1に SysML と UML との関係を示し,図2 に SysML で用いられるダイアグラムを示す.MDSE の技術は従来自動車や航空機,組み込みシステムの開発に用いられ てきたが,本論文では,衛星データ解析に対して MDSE によるモデリング手法を適用する.具体的には,ブロック定義 図 (Block Definition Diagram, BDD) と内部ブロック図 (Internal Block Diagram, IBD) と呼ばれるダイアグラムを用いて 科学者から提供された数式を SysML に基づいて表現することで,複雑化が進んでいる天文学におけるデータ解析に対し て科学者と解析担当者との間における効果的な情報共有を実現する.衛星データ解析に対して MDSE を適用する潜在的 なメリットとしては,科学者と解析担当者双方が共通理解できる形式で記述することによるコミュニケーションの向上,システムの妥当性確認と検証,開発効率の向上などが挙げられる.

<sup>1.</sup> http://www.jasmine-galaxy.org/index-j.html

<sup>2.</sup> http://www.omg.org



図1 SysMLとUMLの関係<sup>3</sup>



図 2 SysML ダイアグラムの分類<sup>3</sup>

SysMLによるモデル化では、システムの要素を記述する単位としてブロックが用いられ、値や制約、要求といった性質を定義することができる. BDD はブロックの特性と他のブロックとの構造的関係性を定義するためのダイアグラムであり、IBD は BDD で定義されたブロックの内部構造としてブロック間の接続方法を定義するためのダイアグラムである. BDD と IBD の関係性の例を図3に示す. 図3左の BDD ではAの構成要素として B,C,D を定義し、右の IBD では Aの内部で B,C,D がどのように接続されるかを定義する.本論文では、数式やパラメータといった最小の構成要素をブロックで表現し、構造と流れを定義するために BDD と IBD を用いる.





図3 BDDとIBDの例(左:BDD,右:IBD)

# 3. JASMINE 計画におけるデータ解析

1節で紹介した JASMINE 計画のデータ解析について述べる. JASMINE 計画では、人工衛星を用いて銀河系内の星 の位置・距離・固有運動を高精度に測定することを計画しており、地球近傍を周回する人工衛星から星を観測した場 合、星の運動は星自身のもつ固有運動と地球の公転運動に起因するみかけの楕円運動により螺旋運動に見える. Nano-JASMINE では2年間の観測を通して、同じ星を複数回観測することによって螺旋運動のパラメータを高精度に求めるこ

<sup>3.</sup> http://www.omgsysml.org

とを目的としている<sup>9</sup>. 図4に JASMINE 計画における観測のイメージ図として、地球の公転運動に起因するみかけの楕 円運動と、螺旋運動と観測の想像図を示す.



図4 地球の公転運動に起因するみかけの楕円運動(左)と、螺旋運動と観測の想像図(右)

図4に示すように、JASMINE 計画におけるデータ解析とは、星の動きは螺旋運動であることを仮定し、そのパラメー タを求める問題である.推定すべき星のパラメータは、星の位置(2個)・距離(1個)・固有運動(2個)の5つのパラ メータであり<sup>9</sup>, Nano-JASMINE では地球近傍の約50万個の星それぞれに対して、5個のパラメータを同定する.しか し、Nano-JASMINE データ解析の特徴として、星のパラメータだけでなく姿勢のパラメータも同時に推定する必要があ るという点が挙げられる.たとえば、Nano-JASMINE の目標とする要求精度は3masと非常に高い一方で、露光時間中の 指向安定度要求は740masとなっている<sup>11)</sup>.これは得られた画像から星の位置を3masの精度で求めたいにもかかわらず、 衛星の姿勢運動によって画像が740mas変動している可能性があることを示している.最小二乗法を用いて星のパラメー タと姿勢のパラメータを同時に解くことで要求される精度を達成することが考えられているが、そのためには望遠鏡の 収差など観測機器のパラメータ, CCD の放射線劣化など機器の劣化のパラメータといったミッション機器にかかわるパ ラメータだけでなく、人工衛星の姿勢のパラメータなど観測結果に影響を及ぼすバス機器のパラメータも同時に推定し なければならない.このように、ミッション系、バス系のパラメータを同時に解くという複雑なデータ解析のための情 報共有の一つの手段として MDSE を適用した.ただし、前述のように星の動きは螺旋運動であることが既知で、そのパ ラメータを求める問題を仮定している.このように、背景にある数式は既知とし、そのパラメータなど一部が未知であ るとするモデル化手法はグレーボックスモデルと呼ばれており<sup>12)</sup>、本研究ではこのグレーボックスモデルで記述された 衛星データ解析を前提としている.

#### 4. 本研究で用いる解析フレームワーク

#### 4.1 全体像

位置天文データ解析では、星のパラメータの他に、観測に影響を及ぼすパラメータを同時に推定する必要がある. そのため、星の螺旋運動や重力レンズ効果による補正,光行差による補正など理学の知見以外にも、衛星の姿勢運動を表現する数式,搭載機器,機器の劣化、環境外乱や熱、衛星軌道など周辺環境を表現する数式など工学的な知見も解析に考慮する必要がある. 位置天文観測に影響する様々な要素の例を図5に示す. そのため、解析においては複数の学問領域にまたがる数式群が必要になることから、科学者たちと解析担当者の間の効率的な情報共有が高精度な解析を行う上で重要な課題となる. そこで、MDSE に基づくモデルを構築し、解析コードを生成することで開発のコストや労力を低減する. また,生成されたコードを,分散処理を用いて大規模なデータを効率よく処理することを目指す. 提案するフレームワークの全体像を図6に示す. 図6において、科学者の提供する数式は解析担当者によって MDSE のモデルとして表現される. 解析コードは MDSE によるモデルから生成し、MapReduce および GPGPU を用いて分散処理させることで大

規模観測データの効率的な処理を実施する. 求められたパラメータを用いてモデルを更新し, また必要があればモデル を更新する. このモデルの一部もしくは全体を次のプロジェクトの解析の際に応用する.



### 4.2 分散処理によるパラメータ推定

本研究では大規模なデータから最小二乗法を用いてパラメータを同定する問題を前提しており、正規方程式と呼ばれる y=Ax (1)

の形式の連立方程式から x の推定値を計算する. ここで, A は x の要素数を一辺とする正方疎行列で, Nano-JASMINE の問題では 5 節で述べるように A の一辺は 1000 万を超えるサイズの行列となるため,非常に膨大な数の要素を計算する 必要がある. そこで,大量のデータを複数のプロセッサで計算させることが可能なフレームワークである MapReduce<sup>5),6</sup> を適用する. MapReduce は MapPhase と ReducePhase に分かれており, MapPhase では計算を独立に実行可能な複数のタ スクに分割し,結果を Key / Value ペアと呼ばれる形式で出力する. ReducePhase では MapPhase の出力結果を一つにまと めて最終結果へ変換する. 今回の問題では星の観測は一つ一つが独立しており,1回の観測で行列 A の一部が埋まるため, 観測ごとに処理を分割することができる. そこで,観測ごとの行列計算を MapPhase で実施し,行列のどの要素に対応 するかを Key として出力し,計算された要素の値を Value として出力する. ReducePhase では,結果を全て統合すること で行列 A を生成する. 行列 A を計算した後,反復計算による x の推定値の計算には,行列演算に対して特に性能の高い GPGPU<sup>7),8)</sup>を用いる. GPGPU は General Purpose computation on Graphic Processing Units の略で画像処理用のハードウェア として用いられてきた GPU を数値計算などの用途へ応用する技術であり, CPU に比べて複数のコアを持つことから並 列計算の効果が高いことが知られており<sup>7</sup>,天文学への利用に対する研究も進められている<sup>8</sup>.

# 5. Nano-JASMINE データ解析への適用

### 5.1 Nano-JASMINE データ解析の BDD

Nano-JASMINEのデータ解析に必要な要素を定義し,BDDを用いたモデル化を行う.科学者から提供される数式群は Lindegren らの論文<sup>9</sup>を参考にした.Lindegren らの論文にはESA で進めている Gaia プロジェクトにおけるデータ解析の ための数式群が定義されており,観測手法が同じ Nano-JASMINE データ解析にも応用ができる.そこで,Lindegren らの 論文の数式群の一部を利用して BDD と IBD の構築を行った.位置天文観測において考慮すべき要素は星のモデル,姿 勢のモデル,較正のモデルに分類され,それぞれが数式と推定すべきパラメータを持つ.たとえば,星の螺旋運動は

- $\mathbf{u}_{i}(t) = \left\langle \mathbf{r}_{i} + t \cdot \left( \mathbf{p}_{i} \boldsymbol{\mu}_{\alpha i} + \mathbf{q}_{i} \boldsymbol{\mu}_{\delta i} \right) \boldsymbol{\varpi} \mathbf{b}_{G}(t) / \boldsymbol{A}_{u} \right\rangle$  $\mathbf{p}_{i} = \left[ -\sin \alpha_{i} \quad \cos \alpha_{i} \quad 0 \right]^{T}$
- $\mathbf{q}_{i} = \begin{bmatrix} -\sin \delta_{i} \cos \alpha_{i} & -\sin \delta_{i} \sin \alpha_{i} & \cos \delta_{i} \end{bmatrix}^{T}$
- $\mathbf{r}_{i} = \left[\cos \delta_{i} \cos \alpha_{i} \quad \cos \delta_{i} \sin \alpha_{i} \quad \sin \delta_{i}\right]^{T}$

(2)

と記述される. ただし、< >は規格化を表し、[]<sup>T</sup>は転置を表すものとする. 衛星の姿勢はクオータニオンを3次の B-Spline 関数として、

$$\mathbf{q}(t) = \begin{bmatrix} q_1 & q_2 & q_3 & q_4 \end{bmatrix}^T = \left\langle \sum_{n=l-3}^l \mathbf{a}_n B_n(t) \right\rangle$$

と記述される.よって,星の方向ベクトル v(t) は

 $\mathbf{v}(t) = \begin{bmatrix} \cos \zeta \cos \eta & \cos \zeta \sin \eta & \sin \zeta \end{bmatrix}^T = f(\mathbf{q})\mathbf{u}(t)$ 

$$f(\mathbf{q}) = \begin{bmatrix} q_1^2 - q_2^2 - q_3^2 + q_4^2 & 2(q_1q_2 + q_3q_4) & 2(q_1q_3 - q_2q_4) \\ 2(q_1q_2 - q_3q_4) & -q_1^2 + q_2^2 - q_3^2 + q_4^2 & 2(q_2q_3 + q_1q_4) \\ 2(q_1q_3 + q_2q_4) & 2(q_2q_3 - q_1q_4) & -q_1^2 - q_2^2 + q_4^2 + q_4^2 \end{bmatrix}$$

から計算される. ここで式(4) は非線形関数であるため, Lindegren らは非線形最小二乗法を適用することにより式(1) の形式に変換している. 具体的には,式(4)の $\eta$ に関する非線型方程式を星のパラメータ si=( $\alpha$ i,  $\delta$ i,  $\omega$ i,  $\mu\alpha$ i,  $\mu\delta$ i) とクオータニオン g(t) を用いて

 $\eta = h(\mathbf{s}_i, \mathbf{q}(t))$ 

と表現し、この非線形の方程式を参照点(si\*, q(t)\*)近傍で線形化する. 観測値  $\eta$  と参照点における値との差分 Rlに対してパラメータの偏微分を取ることで

$$R_{l} = \eta - h(\mathbf{s}_{l}^{*}, \mathbf{q}(t)^{*})$$
$$-\sum_{l} \frac{\partial R_{l}}{\partial p} R_{l} = \left[\sum_{l} \frac{\partial R_{l}}{\partial p} \frac{\partial R_{l}}{\partial p^{T}}\right]$$

(5)

(3)

(4)

が得られる<sup>9)</sup>. ただし, pはパラメータの参照点からの差分を示す. 式(5)の左辺は式(1)の左辺 yの要素に対応し, 式 (5)右辺の第一項は式(1)の右辺のAの要素に対応し, 第二項のpはxの要素に対応する. ここで, パラメータの数は, 50万個の星それぞれが5個のパラメータを持つため星のパラメータが250万個, クオータニオンは式(3)の通り3次の B-Splineで表現するため,2年間のミッション期間を30秒間隔のスプライン関数で記述することにより840万個のパラ メータで表現される. 式(4)より星のパラメータとクオータニオンのパラメータには関係性があるため独立に解くこと ができず,式(1)のそれぞれの要素のサイズは,星と姿勢のパラメータ数を足して,式(1)左辺のyが1090万×1,右 辺のAが1090万×1090万,右辺のxが1090万×1となる. また,Nano-JASMINEは一つの星辺りの観測回数が約100 回であるため,50万個の星全ての観測回数は5000万回になり,5000万個の観測値から1090万個のパラメータを推定す る問題となる.

上記の計算に必要なコンポーネントを BDD で定義すると、図7が得られる.図7では、データ解析として定義され たブロックは観測値とモデルから構成され、モデルは星のモデル、姿勢のモデル、較正のモデルに分類される.また、 それぞれのモデルは、与えられた数式と、数式を計算するために必要なパラメータに分類される.図8には、BDDにお ける星のモデルの概念図を示す.星のモデルは、パラメータと数式から構成され、パラメータには同定すべき5つのパ ラメータが定義される.また、数式には星の螺旋運動として提供されたモデルを定義する.このように、BDDではデー タ解析に必要な要素を、階層構造を用いて定義する.



図 7 データ解析の BDD



# 5.2 Nano-JASMINE データ解析の IBD

前節で解析に必要となる要素とその構造を定義した. IBD では BDD で定義されたブロック間のつながりを記述するこ とで、データ解析におけるデータフローを表現する. 図9のように数式での処理はブロックで記述し、必要な入力およ び出力はブロックのポートとして定義する. ブロック間のパラメータの受け渡しは、ポート間をリンクでつなげること で表現する.



図 10 Nano-JASMINE データ解析における IBD

Nano-JASMINE のデータ解析は,式(5)を用いて,式(1)の各要素が計算される.この要素の計算の一連の流れを図7 で定義した BDD の階層ごとに IBD を記述すると,図10が得られる.たとえば図7の BDD では,データ解析のブロッ クは観測値とモデルから構成されると定義したが,IBD では観測値からモデルへどのようなデータを受け渡すかを記述 する.これにより観測値が与えられた際に,式(5)の正規方程式の要素が計算されるまでのフローを,科学者と解析担 当者双方が共通理解できる形式として記述でき,数式間のつながりを容易に把握することが可能になる.

#### 5.3 連立方程式の生成と反復法による解法

5.2 節で正規方程式の要素を計算するためのモデルを MDSE に基づいて構築した. Nano-JASMINE におけるデータ解 析では,式(1)に基づいて一辺が1090万の正規方程式を生成し,パラメータを同定する必要がある. まず, Map Phase では観測値ごとに式(5)を計算する. Key には,観測が式(1)のどの要素であるかを示す値を設定し, Reduce Phase で全 ての観測を集計することで連立方程式を生成する. この連立方程式は1090万個のパラメータを持つため,直接法で解く ことが困難であり,反復法を用いて解く必要がある.本研究では反復法として一般的な共役勾配法を用いて計算を行う. このとき,5.1 節,5.2 節で述べたように,解析のモデルは星,姿勢,較正の3つの要素からなるが,その疎行列の特徴 は大きく異なる. たとえば,星の要素はブロック対角に配置され,姿勢の要素は対角を中心とする帯行列に配置される. そこで,図11に示すように式(1)の正方疎行列*A*を要素ごとに分割し,それぞれ最適な格納形式を選択することで計算 効率の向上を行った.分割の様子と,選択した格納形式,分割したことによる効果を図11に示す.ただし効果の評価に は,星は $\alpha$ , $\delta$ , $\omega$ の3つのパラメータを持つと仮定した簡易モデルを用いて,1か月分の姿勢データに対して星の数 を 3000,7000,15000,21000と変化させたデータを用いた.全てを CSR で格納した場合を従来処理,分割した要素ご とに格納形式を選択したものを分割処理として比較を行った.その結果,分割した要素ごとに格納形式を選択した分割 処理のほうが,全体を同一の形式で格納するよりも効率よく計算が可能であることが確認された.以降の計算では図11 の格納形式を用いて計算を行うものとする.



図 11 疎行列の分割と格納方法(左)と簡易モデルを用いた効果の検証(右)

#### 5.4 位置天文データ解析の例

前節までの手法と数値解析による模擬データを用いて位置天文データ解析を行った.解析する星の数を10312個とし、 それぞれが $\alpha$ , δ,  $\omega$ の3 つのパラメータを持つと仮定した. 姿勢は, 1 年間の姿勢データを 45 秒の knot で表現するこ とで、666792 個のパラメータを持ち、較正の項は考慮しない. 初期条件として、真の位置天文パラメータα、δ、ωに 対して 100mas, 100mas, 30mas (1o)の標準偏差を持つ白色ノイズを付加し, 姿勢には 50mas (1o)の白色ノイズ, 観測 値には望遠鏡の収差などの影響を想定して 20mas(1σ)の白色ノイズを付加した. 1つの星は約100回観測される.こ こで,5.1節で述べたように,対象とする問題は非線形の方程式を線形化し,式(1)の正規方程式を用いてパラメータを 求める非線形最小二乗問題である.したがって,式(1)から得られた解を用いて参照点を更新し,更新された参照点を 用いて再度式(1)の正規方程式を生成して解を求めていく必要がある.そこで,線形化・式(1)の生成・式(1)を用いた 求解・参照点の更新という一連の流れをイタレーションの1回とカウントし、イタレーションが進むにつれてパラメー タの誤差がどのように変化するかを確認した.ただし、Lindegren らの論文<sup>9</sup>に基づき,評価指標として RSE (Robust Scatter Estimate) と呼ばれる値を用いた. これは分散の上から 10% と 90% の値の差分に 0.390152 を掛けた値で, ガウス 分布であれば標準偏差と等しくなる値として定義されている. そこで,1回イタレーションを行うごとに全てのα,δ, ωの誤差,更新の量の RSE を求めた.結果の一例としてαとδの様子を図 12 に示す.図 12 の横軸にはイタレーション の回数,縦軸には RSE の値を示す. αとδは初期値として 100mas (1σ)の白色ノイズが付加されているが, 10 回のイ タレーションにより 40mas (1o) まで減少することが確認できた.また、更新の量は5回のイタレーションで1mas以下 の値となり、これ以降はイタレーションをしても結果は変化しないことがわかる. 実際の観測では真の値は得ることが できないため,Lendegrenらの論文においてもこの更新の量が十分に小さくなることが収束の条件であると定義されてい ることから、収束したと判断した.



図 12 位置天文観測データ解析の例(RSE と更新ベクトルのノルム,  $E: \alpha$ ,  $fa: \delta$ )

#### 6. まとめ

大規模かつ複雑なデータ解析に対する科学者たちの要求を実現するため,解析担当者との効率的な情報共有および分 散処理による効果的なデータ解析を可能にするモデル駆動型システムズエンジニアリングに基づくモデル管理および データ解析のフレームワークを実装した.一例として,位置天文観測衛星 Nano-JASMINE のデータ解析に適用し,解析 モデルの生成,MapReduce による正規方程式の生成,GPGPUを用いた反復法によるパラメータ推定を実施した.現在 は数値解析により生成した擬似観測データを用いて検証を行っているが,ノイズには白色性,正規性を仮定している. この仮定が成立しない場合,最小二乗法の解は真値に収束しないため<sup>11)</sup>,今後は実機を用いた試験データからノイズの 特性を分析することでモデル化誤差の有無を確認する予定である.ただし,地上で試験ができない姿勢制御の実データ などに関しては,打ち上げ後に得られるデータからモデル化誤差の有無を判断する必要がある.

#### 参考文献

- 1) Gouda, N., Series of JASMINE missions, EAS Publications Series, Vol. 45, 2011, pp.393-396
- 2) Kobayashi, Y. et al., Nano-JASMINE: A 10-kilogram satellite for space astrometry, Proc. SPIE, 6265, 2006, pp.626544 1-10
- 3) Bock, C., Systems engineering in the product lifecycle, International Journal of Product Development, Vol. 2, 2005, pp.123-137
- 4) 西村他, システムズモデリング言語 SysML, 東京電機大学出版局, 2012, pp.2-14, 101-114
- Jeffrey, D. et al., MapReduce: Simplified Data Processing on Large Clusters, Communications of the ACM, Vol. 51, No. 1, 2008, pp. 107-113
- 6) 白崎他, JVO 開発における大規模天文データ処理:全天対応天文データ分散検索・解析機構の試験構築,宇宙科学情報解析論文誌,第一号,2012, pp. 57-66
- Narayanan, S. et al, A framework for efficient and scalable execution of domain-specific templates on GPUs, Proceedings of the 2009 IEEE International Symposium on Parallel & Distributed Processing, 2009, pp. 1-12
- 8) Christopher, J. et al, Astrophysical Supercomputing with GPUs: Critical Decisions for Early Adopters, publications of Astronomical Society of Australia, 2011, Vol. 28, pp.16-27
- 9) Lindegren, L. et al, The astrometric core solution for the Gaia mission Overview of models, algorithms and software implementation, Astronomy & Astrophysics, Vol. 538, id.A78, 2012, pp.1-48
- 10)初鳥他, JASMINE 計画シリーズ: Nano-JASMINE から小型 JASMINE へ, 第 53 回宇宙科学技術連合講演会公演集, 2009, pp. 1101-1104
- 11)Inamori, T. et al, Compensation of time-variable magnetic moments for a precise attitude control in nano- and micro- satellite missions, Advances in Space Research, Vol. 48, Issue 3, 2011, pp. 432-440
- 12) 足立修一,システム同定の基礎,東京電機大学出版局, 2009, pp. 4-5