# マイクロ波放射計データ処理手法の開発

The development on the technique to process the data of microwave radiometer

谷口 悠司\* 山梨 正人\*\* Yuji Taniguchi, Masato Yamanashi

衛星搭載マイクロ波放射計は、大気や地表面のマイクロ波を観測することで海面温度、水蒸気量な どを計測する。当社では、マイクロ波放射計処理システムの開発・維持を担当しており、実利用に際 し、観測位置情報の格納方式の簡略化や雑音の除去等の手法開発が必要となった。本稿では、マイク ロ波放射計処理システムに適用した手法について説明する。

Onboard microwave radiometer measures sea surface temperature on earth's surface, water vapor in atmosphere by observing microwave. We have been working on developing and maintaining the ground station to process the microwave radiometer data. During the development, the processing system was necessary to simplify the processing method to calculate observation location to keep the processing time. And after launch, it was found that microwave data was contaminated with noise, we had to remove them. In this report, we report on our labored point through this development.

# 1. まえがき

当社では、下記3台のマイクロ波放射計のデータ処理 システムの開発を担当した。

- 環境観測技術衛星(ADEOS-II) 搭載 高性能マイ クロ波放射計(Advanced Microwave Scanning Radiometer: AMSR)
- (2) 地球観測衛星(Aqua) 搭載 改良型高性能マイクロ波 放射計(Advanced Microwave Scanning Radiometer for EOS: AMSR-E)
- (3) 水循環変動観測衛星(GCOM-W、しずく) 搭載 高性能マイクロ波放射計2(Advanced Microwave Scanning Radiometer2: AMSR2)

これらは2002年以降順次打ち上げられたが、実利用に 資するために計算手法の簡略化や雑音除去などいくつか の手法を開発した。本稿ではAMSR/AMSR-E/ AMSR2での実利用のために適した手法の開発について 記述する。

#### 2. マイクロ波放射計とその利用の概要

## 2.1 マイクロ波放射計とその観測方法

衛星に搭載されているマイクロ波放射計は地表、海 面、大気などから放射されるマイクロ波を受信し海面温 度、水蒸気量などを計測するセンサである。

図1にマイクロ波放射計による観測の様子を示す。直 径約1.6m~2.0mの主反射鏡(以下主鏡)が1.5秒で1回 転することにより地表面を観測することで、地球の扁平 率や衛星高度の離心率が無視できるローカルな範囲内で 入射角がほぼ一定になるようにデータを取得することが 可能となる。これは、コニカルスキャン方式と呼ばれ、 マイクロ波観測における地表面の入射角依存性を避け る、地表面からセンサまでの距離を一定に保ち、後の処 理が簡便になるセンサ方式である。観測はAMSR-Eで 高度約705km (ノミナル)、衛星進行方向に対しておよ そ±75°の範囲で行う。そしてこの範囲の観測幅による 4日の観測でほぼ全球をカバーする。観測周波数は6.9、 10.5、18.7、23.8、36.5、89.0GHzの6つの周波数を基本 としてAMSRでは50.3GHzV偏波及び52.8GHzV偏波、 AMSR2では7.3GHzVおよびH偏波が、それぞれ温度プロフ ァイル観測、7GHz帯での電波干渉(Radio Frequency Interference: RFI)対策として追加されている。

同じく図1に示すように地球の地表、海面、大気など から放射されるマイクロ波を主鏡でとらえ一次放射器に 導くことにより観測を行う。そして主鏡に対向して一緒 に回転する一次放射器は1回転の間にコールドスカイミ ラー(Cold Sky Mirror: CSM)の下を通過後、主鏡を 通して地球方向を見、最後に高温校正源の下を通過す る。CSMは2.7Kの深宇宙を見、高温校正源は約300Kに



主鏡が衛星進行方向を向くとき地球を観測する。主鏡と一次放射器はともに回転し、主鏡が衛星進行方向と反対方向を 向く時一次放射器がコールドスカイミラーを見る。なおコールドスカイミラーは固定されており、動かない。 (高温校正源に関しては図の簡素化のため省略した、データ取得の詳細は図16を参照。)

図2 データ取得方法

保たれた電波吸収体で、それぞれ低温/高温の校正源と して機能し、一次放射器がこれらの校正源の下を通過す ることにより、低温・高温の校正源データを取得する。 また一次放射器が主鏡を見る際には地表面の観測データ を取得する。図2に観測データ、低温/高温校正源デー タ取得の概念図を示す。分解能はAMSR2 6.9GHzで約 62km、もっとも<br />
周波数の<br />
高い89.0GHzで約5kmとな る。地表面をもれなく観測するため、89.0GHzは1.3msec ごと、他の周波数では2.6msecごとにサンプリングす る。衛星進行方向に対しておよそ±75°の観測範囲にお いて、89.0GHzで観測する場合は486点、他の周波数で は243点の観測データを取得する。また低温、高温校正 源は共に89.0GHzで32点、他の周波数で16点のデータを 取得する。これら取得した観測・校正データは衛星が軌 道上の降交軌道(日照)・昇交軌道(日陰)の半周回分 ごとにプロダクトと呼ばれるファイルにまとめユーザに 提供する。なお、プロダクトはその提供するデータの種 類によりレベル1、レベル2標準プロダクトに分けられ るが、その概要は後述する。

#### 2.2 利用例

マイクロ波放射計が観測したデータは輝度温度、海面 水温、降水量、海氷の密接度などの物理量に変換され気 象庁や漁業情報サービスセンターに配信され、天気予報 の基礎資料や漁場の予測に用いられている<sup>(6)</sup>。最近では 北極海の氷域の減少による北極海航路検討のための情報 源としても利用されている<sup>(6)</sup>。なお、物理量への変換は 研究者より処理コードが提供され、当社ではそれをシス テムに組み込んだ。図3は気象庁でのマイクロ波放射計 のデータを利用したことによる降雨予測の改善例で、左 の「AMSR2利用」が中央の「AMSR2不使用」の図よ り実際の「実況解析」(実際の雨量の観測値)に近づいた ことを示した図である<sup>(7)</sup>。

また漁業情報サービスセンターではAMSR2データ等 を利用し海況情報を作成、漁業者に配布する「衛星デー タ処理解析システム」を構築し、「平成25年度 宇宙開発 利用大賞」を受賞した<sup>(8)</sup>。当社も執筆両名が2014年度に JAXA本部長表彰を受賞した<sup>(9)</sup>。



図3 気象庁での利用例

#### 3. レベル1処理の流れ

地球観測データは観測したデータのみでは利用しづら いのでセンサの観測位置、輝度温度などとともに観測時 刻などメタデータと呼ばれるユーザが利用するのに必要 な情報をあわせて1つのプロダクトにまとめ、一定時間 以内にユーザに提供する。観測位置に関連する情報の計 算や付与を幾何補正、観測したデータの輝度温度への変 換やそれに付随する情報の付与をラジオメトリック補正 と呼び、この一連の処理を総称してレベル1処理と呼ぶ。

プロダクトの種類は、観測位置、メタデータを付与し 放射計が観測したデジタルカウントをそのまま格納する レベル1A、デジタルカウントを輝度温度に変換して格 納するレベル1B、周波数ごとに異なる分解能のデータ をリサンプリングし分解能を同じにする処理を施し格納 したレベル1R、さらに処理を施し海面水温等の物理量 に変換する高次プロダクト等があり、レベル1B以降の 処理プロダクトをユーザに提供している。

#### 3.1 幾何補正

観測位置は、図4に示すようにアンテナ座標系で表さ れている主鏡の観測方向ベクトルを観測位置の緯度/経 度が計算できる地球固定座標系までいくつかの中間座標 を経由して座標変換を行い、観測方向ベクトルと地表面 との交点を計算することで求める。中間座標系での変換 では姿勢や、地上試験で予め計測済みの機体取り付け誤 差などを考慮して観測の方向を計算する。

#### 3.2 ラジオメトリック補正

校正源データとして取得した2.7Kおよび約300Kのデ ジタルカウント値と観測データのデジタルカウント値の 比例関係を用いて、観測対象の輝度温度を計算する。概 念図を図5に示す。なお、AMSR/AMSR-Eでは比例 関係として直線を用いたが、センサの校正・検証の結果





AMSR2では受信機の非線形性を反映した2次曲線を採用した。

またマイクロ波放射計の受信機は入力信号レベルに応 じてカウント値を出力する。しかし出力カウント値には 入力信号とは無関係の受信機温度に応じた熱雑音が加わ る。熱雑音は白色雑音のため、出力カウント値は平均す ることにより雑音を抑制する。この際平均数を大きくす ると温度分解能は向上するが、空間分解能を劣化させる ため、実データを用い評価を行い適切な平均数で輝度温 度の計算を行った。

#### 3.3 データ処理手法の開発の必要性

レベル1処理において幾何補正およびラジオメトリック 補正に関して以下の手法開発が必要となった。 (幾何補正)

マイクロ波放射計は、一次放射器が周波数ごとに設置 されているため、すべての周波数が同じ場所を観測する ことができず周波数によって観測位置にズレが発生す る。そのため、周波数ごとに観測位置を算出しプロダク トに格納する必要があった。しかし、AMSR-E打ち上 げ当時の2002年の計算機性能では、すべての周波数の緯 度経度を算出する性能がなかった。また、周波数ごとの 観測位置の提供ではプロダクト容量が大きくなるなど、 以下の2点に関して手法開発が必要となった。

- (1) 処理時間の削減
- (2) プロダクト容量の削減
- (ラジオメトリック補正)

打ち上げ後観測データにおいて精度に影響を与える以 下の現象を確認した。そのためこれらの現象の補正の手 法開発が必要になった。

- (1) CSMデータに混入する月の影響除去
- (2) 地球放射のCSM校正観測データへの漏れ込み(ス ピルオーバ)の除去



図6 マイクロ波放射計のレジストレーションの概念図

#### 4. レベル1処理における手法開発の詳細

幾何補正においては4.1節に述べる相対レジストレー ション係数と呼ぶ係数を導入し処理速度/容量の改善を 図った。

また月の干渉、スピルオーバに対しては個別に除去す る補正を行った。4.2節以降に詳細を述べる。

#### 4.1 相対レジストレーション

4.1.1 相対レジストレーション係数の概要

2.1節で述べたように89.0GHzが1.3msecごと、他周波 数では2.6msecごとにデータを取得する。放射計はこの データ間隔の間、データを取り続ける。この間隔を積分 時間と呼び、積分時間の中心を観測の代表値とし観測位 置を付与する。

また各周波数の観測位置を合わせるレジストレーショ ンの様子は図6に示す通りで、89.0GHzのデータ2サン プルの中間点に他周波数の観測点がくるように機器の設 計上レジストレーションされている。

通常、地球観測データは周波数ごとなど観測単位ごと に位置情報を付与するため、データ容量が大きくなる。 そのため、89.0GHzの2つの観測位置を用いてレジスト レーション位置を表す相対レジストレーション係数を用 いてデータ容量、処理速度を削減した。

なお、レジストレーション位置は完全に走査線上にあ るわけではなく、図7に示すように走査線からオフセッ トがある。また周波数ごとでも異なるため、周波数ごと に走査方向と走査方向に垂直な方向の2つの係数でレジ ストレーション位置を表すことにした。



4.1.2 相対レジストレーション係数の定義

図7に相対レジストレーション係数の説明を示す。まず、 地心より奇数/偶数観測点位置にむけた単位ベクトル $\vec{P_1}$ 、  $\vec{P_2}$ とそのなす角 $\theta$ を計算する。そして、 $\vec{P_1}$ の方向を $\vec{e_x}$ 方 向、 $\vec{P_1}$ 、 $\vec{P_2}$ を含む面に直交する方向 $\vec{e_z} = \vec{P_1} \times \vec{P_2} / |\vec{P_1} \times \vec{P_2}|$ 、 さらに $\vec{P_1}$ 、 $\vec{P_2}$ を含む面で $\vec{e_y} = \vec{e_z} \times \vec{e_x}$ の方向を計算し、 ( $\vec{e_x} \quad \vec{e_y} \quad \vec{e_z}$ )を基準とした3次元の直交座標系を作成 する。

この座標系上での任意の方向を、 $\vec{e_x} \sim \vec{e_y}$ 面に関する任 意の方向を角度 $\theta$ と係数 $A_1$ を用いて $A_1\theta$ 、 $\vec{e_x} \sim \vec{e_y}$ 面から の離れ角を同じく係数 $A_2$ を用いて $A_2\theta$ として任意の方向  $\vec{P}$ を以下の式で表す。

 $\vec{P} = \cos(A_2\theta) \{ \cos(A_1\theta) \vec{e_x} + \sin(A_1\theta) \vec{e_y} \} + \sin(A_2\theta) \vec{e_z}$ これら $A_1$ 、 $A_2$ を相対レジストレーション係数と呼び、 打ち上げ前はシミュレーションにより周波数ごとに係数 を決定、打ち上げ後は実データを用いて決定した。そし てユーザには89.0GHzの観測位置データのみを提供する ことにした。以下に打ち上げ後の実データを用いた係数 決定方法とその結果の詳細を述べる。

### 4.1.3 相対レジストレーション係数の決定

相対レジストレーション係数を含む幾何パラメータの 算出は、各周波数における幾何誤差量(観測していると 推定した位置と実際の位置の誤差量)を算出し、その幾 何誤差量を補正するパラメータを推定することで決定する。

相対レジストレーション係数の決定は各周波数の正確 な観測位置が必要となる。3.1節で述べた幾何補正処理 はセンサの観測タイミングやアライメント情報などに基 づき観測位置を計算するが、衛星軌道や姿勢の測定誤 差、地上でのアラインメント測定誤差などにより誤差が 生ずる。そこで実データを用いてまず観測位置の誤差す なわち幾何補正誤差を計測したのちに係数を決定した。 以下に幾何補正誤差測定方法及び相対レジストレーショ ン係数決定の方法について述べる。

(1) 幾何補正誤差の測定手法

幾何補正誤差の測定手法の概要を図8に示す。図に は、観測とレベル1処理の内容とその主な誤差要因も示 している。

マイクロ波放射計では、観測データをGCP(Ground Control Point)とマッチングさせることにより、定常的 な誤差傾向を解析し、それを打ち消すための処理パラメ ータを決定する。

この幾何学的な誤差を測定するために、陸海フラグの 中から島などの特徴的な地形をGCPとして利用する。陸海 フラグは値が0~100までの規格化画像であるが、これは 観測データと高い相関を持つものの、陸や海が均一な輝 度ではないなどの「放射輝度と陸/海の相違(図中①)」 があり、これが測定の誤差要因となる。また、陸海フラ グは緯度、経度方向にサンプリングしたものなので、幾何 的に有限な精度があり「陸海フラグ精度(図中②)」に起因 する誤差が混入する。さらに、陸海フラグは利用時にL1B プロダクトのピクセルスペーシング相当に平均間引きして いるため、「間引き誤差(図中③)」が混入する。

陸海フラグ中のGCPはその周囲の一定範囲が切り出さ れ、後で行うマッチング処理に備えて内挿処理される。 この内挿補間により「内挿誤差 (図中④)」が発生する。

一方、L1Bプロダクトの輝度温度データより、陸海フ ラグを切り出した領域に対応する範囲が切り出される。 この範囲はプロダクトに格納された緯度経度情報より決 定するので、観測と再生処理による幾何誤差要因がここ に含まれることになる。

切り出された輝度温度データは陸海フラグとマッチン グ処理される。マッチング処理では陸海フラグ上に輝度 温度データを重ねて、その相関係数を求める。重ねる位 置をプロダクトのピクセルスペーシングよりも細かい刻 み幅で変化させていき、相関値が最大となったときの位 置を幾何誤差量とする。幾何誤差量は刻み幅単位にて算 出されるため「マッチング刻み幅(図中⑤)」よりも小 さいズレ量は誤差要因となる。輝度温度データにはラジ オメトリックなノイズ(観測ノイズ)が含まれているた め輝度温度データの「ノイズの影響(図中⑥)」が、相 関最大値を見つける際の誤差要因となり、誤検出される ことがある。また、輝度温度データには雲や大気などの影 響により輝度温度が変化するため「エッジ形状の相違(図 中⑦)」が発生し相関最大値の検出精度に影響を与える。

このように実際の観測データによる幾何補正誤差の他に、



図8 幾何補正誤差の測定方法と誤差要因

①から⑦までの幾何誤差量測定方法における誤差要因が含まれるため一定期間のプロダクトを収集して複数のGCPを確保し、各GCPに対して前述の手順を行い複数の誤差量を求めた後、これを統計処理することにより、幾何誤差量測定方法における誤差を除外した誤差傾向を把握する。
 (2)相対レジストレーション係数の算出

各周波数の相対レジストレーション係数は、(1)の手法 にて算出された幾何補正誤差を用いて算出する。幾何補 正誤差量は、L1Bプロダクトの縦横方向の誤差量として 算出され、縦方向は衛星の進行方向、横方向は走査方向 の誤差量である。衛星進行方向及び走査方向と相対レジ ストレーションパラメータ(A<sub>1</sub>、A<sub>2</sub>)の方向は、図9に 示す関係となり円を描くように観測するマイクロ波放射 計では観測位置(観測始端から終端までの位置)により ベクトルの関係が変化する。そのため、観測位置毎に幾 何補正誤差量を衛星進行方向及び走査方向から相対レジ ストレーションパラメータのベクトル方向に変換するこ とで相対レジストレーションパラメータを算出する。

#### 4.2 低温校正源データの補正

打ち上げ後CSMデータに下記の現象を確認した。(1) CSMに入る月の干渉(4.2.1項参照)



図9 衛星進行方向及び走査方向とA<sub>1</sub>、A<sub>2</sub>の方向の関係





(2) 地球の輝度温度と相関のあるCSMデータ値の上昇 (スピルオーバ)(4.2.2項参照)

(1)に関してはCSMデータに月が映り込んだ実データ を図10に示す。横軸方向はアンテナ1回転分の低温校正 源データ(16点あるいは32点)を周波数ごとに並べ、縦 軸方向は衛星半周回分のデータを画像化したもので、円 形で囲んだ部分が月の影響を受けた部分で6.9GHzは分 解能が広いため、月の影響は無視できるほど小さいと考 えられるが、6.9GHz以外は月の像が確認できる。

(2)に関しては6.9GHzにおいて一次放射器がCSMデー タを取得する際CSM以外からの影響を受けるものでス ピルオーバ(漏れ込み)と呼ばれている。一次放射器が CSMをみる際にわずかながら背面の地球表面を見てい る主反射鏡が見えていると考えられている。図11は CSMデータ全球1周分を画像化したものである。図11 からわかるように大陸などの地表面の形が読み取れる。

以降この2つの現象の発生のメカニズムとその処置手 法を述べる。

4.2.1 CSMデータへの月の干渉

(1) 月の干渉の発生メカニズム

図12に示すようにCSM面を介した一次放射器の視野 に月が入ってくると低温校正源データに月の像を確認で きるようになる。そこで一次放射器の視線ベクトルと月 のなす角 θ に基づき、下記の通りに月の干渉を補正する 処理を行う。

(a) 一次放射器の視線ベクトルと月の位置ベクトルと のなす角度の算出



図11 6.9GHzV偏波CSMデータ(全球1周分を並べた図)



図12 CSMへの月の干渉

- (b) 月の干渉範囲*θ*の決定
- (c) 低温校正源データの補正
- (2) 一次放射器の視線ベクトルと月の位置ベクトルとの なす角度の算出

ー次放射器の視線ベクトルvpはセンサ座標系で定義されているため、月の位置を計算する慣性座標系までの座 標変換を行う。座標変換は幾何補正のアルゴリズムをそ のまま用いた。

月の方向<sup>*w*</sup>はNASAが提供しているエフェメリスを 使用した<sup>(10)</sup>。

以上2つのベクトルのなす角は下記の通りで計算する。

$$\theta = \cos^{-1}\left(\frac{v_m \cdot v_p}{|\overrightarrow{v_m}| |\overrightarrow{v_p}|}\right)$$

 $\overrightarrow{v_p}$ : CSM反射面から一次放射器への方向ベクトル  $\overrightarrow{v_m}$ : CSM反射面から月への方向ベクトル

- θ:一次放射器への方向ベクトルと月の方向ベクトル のなす角
- (3) 月の影響と一次放射器の視線ベクトルと月の位置ベ クトルとのなす角度θの関係

月の影響と一次放射器の視線ベクトルと月の位置ベク トルとのなす角度の実例を図13に示す。図13の桃色の点 は、AMSR-E低温校正源のカウント値を衛星進行方向 半周回分表示している。紺色の線は4.2.1(2)項に示す式で 計算したθの算出値である。θがある値以下になると低 温校正源データが月の影響で上昇していき、θが最も小 さい時に低温校正源データも最も高い値を示す関係にあ ることが確認できる。このように一次放射器の視線ベク トルと月の位置ベクトルとのなす角度により月の影響の 有無を特定することが可能である。

(4) 低温校正源データの補正

月の影響による低温校正源データの補正の概念図を図14 に示す。図中横軸方向はピクセル方向、すなわちアンテ ナ1回転のデータ点数で、16あるいは32ピクセルであり、



縦軸方向は衛星進行方向で、1 プロダクトは軌道半周回 分、およそ2000走査程度のライン数となる。

図中黒の部分が月の像であり、この部分のデータが補 正対象となる。そこで、4.2.1(3)項で決めた角度範囲の直 前・直後の平均値(水色の部分)を用いて内挿を行い、 月の影響を消去する。前述の図13では水色線で示してい る部分の平均値を用いて補間する。

4.2.2 スピルオーバの補正

(1) スピルオーバの発生メカニズム

一次放射器がCSMを観測する際、その背面にある主 反射鏡は図15に示すようにCSM越しに地表面を観測し ている。この放射がCSM越しに一次放射器に映りこみ、 低温校正源の値に影響を与えると考えられている。

マイクロ波放射計は、図16に示すように主反射鏡が一 回転する間にCSMデータ、観測データ、高温校正源デ ータの順にデータを取得する。マイクロ波放射計は、衛 星進行方向に進みながらデータ取得を行うため、図17に 示す様にCSMデータ取得時に主反射鏡がみている地上 の位置を一定時間前に観測データ取得時に観測してい る。そのため、観測データを用いることにより地表から の影響を推定することが可能となる。



図14 低温校正源データ補正の概念図



(2) スピルオーバの補正方法

観測データ取得からCSMデータ取得時に主反射鏡が 地上を見るまでには一定の時間が経過しているため、地 球の自転の影響により、衛星の進行速度及び走査方向への 観点が常に一定であっても影響を受ける位置が変化する。

また、CSMデータ取得時に主反射鏡が見ている地球 の位置を正確に算出するには緯度経度を算出するのと同 様に大きな処理能力が必要となる。そこで、地球の自転 の影響を三角関数にて近似する。

主反射鏡による地球放射の影響量の算出及び補正は、 処理対象の衛星進行方向の位置(line)よりΔLine 前に おける走査方向の位置 (Pixel) の観測データの輝度温 度を用いて以下の方法で行う。

(a) 地球自転距離(*dR*)の算出

観測点の緯度引数 (robs) を衛星位置の緯度引数 (rsate) より求める。以下の計算式に用いる緯度引数は  $0(\deg) \le r_{obs} < 360(\deg) \ge t_{obs}$ 



図16 観測データ取得スケジュール



 $r_{obs} = r_{sate} - \left(\frac{MMR \times \sin\left(90 \text{deg} - \left(\Delta csm(Lcnt - Pixel)\right)\right)}{ER}\right) \times \frac{180}{\pi}$ MMR:主反射鏡観測半径(主反射鏡が地表面を観測 時に描く円の半径) △csm:CSM観測間隔角度(CSMを観測時に主反射 鏡が回転する角度) Lcnt : 観測中心位置(観測データの観測中心におけ る番号) ER :地球半径 各走査の観測点の緯度(φobs)を観測点の緯度引数  $(r_{obs})$  より近似し求める。  $\phi_{obs} = \sin^{-1}(\sin(r_{obs}) \times \sin(180 \text{deg} - I))$ 1: 衛星の軌道傾斜角 地球を球体と簡略化し、緯度から距離を求める。 求めた観測点の緯度より、地球自転距離 (dR) を求 める。  $dR = \cos(\phi_{obs}) \times (2\pi \times ER) \times \frac{1.5 \text{ sec}}{24 \times 60 \times 60 \text{ sec}} \times \Delta Line$ 地球自転距離(dR)を走査方向(dR<sub>AZ</sub>)と走査方向 に垂直な方向(dR<sub>EL</sub>)に分ける。  $dR_{AZ} = -dR(\sin(180 \text{deg} - (180 \text{deg} - I) \times \cos(r_{obs})))$  $dR_{EL} = dR(\cos(180 \text{deg} - (180 \text{deg} - I) \times \cos(r_{obs})))$ (b) 影響している観測データ位置 (*Op*'、*Ol*') の算出 CSMに影響を与えている観測データの位置 (Op'、Ol') を算出する。  $\cos^{-1}\left\{\cos\left(90\deg-\left(\Delta csm(Lcnt-Pixel)\right)\right)-\frac{dR_{AZ}}{MMR}\right\}-90\deg$ Op' = Lcnt + - $Ol' = \Delta Line + \frac{dR_{EL}}{\Delta Lmov}$ ΔLmove: 衛星進行方向の観測間隔 (c) 影響している観測データ (OBA) の決定 上記(b)の位置Op'とOl'より、影響している観測データ (輝度温度)は、以下となる。 *OBA(Op',Ol' + N)* N:補正するCSMの走査番号 (d) 地球放射の影響補正 影響している観測データ(OBA)を中心とする P×L の範囲の平均値(OBA')を算出する。  $OBA' = \frac{\sum_{l=-L/2}^{L/2} \sum_{p=-P/2}^{P/2} (OBA(Op' + p, Ol' + N + l))}{(L+1) \times (P+1)}$ 上記で求めたOBA'より、以下で求める影響量をCSM

上記で求めた*OBA*′より、以下で求める影響量をCSM 観測データのアンテナ温度に加えることで補正する。  $\Delta T_{c,EM}(i) = \alpha(i)OBA' - \beta(i)$ 

- ΔT<sub>c,EM</sub>(i): 主反射鏡を介した地球放射の影響による CSMアンテナ温度上昇量(K)
- *α*(*i*) :影響量係数
- *β*(*i*) :影響量バイアス補正係数
- *i* : 観測点番号

なお、影響位置*Pixel*及び $\Delta$ Line、平均数*P*、L、補正 係数 $\alpha$ 、 $\beta$ は、実データを用いて計算したものを用いる。

#### 5. むすび

2002年打ち上げ以降マイクロ波放射計データ処理に携 わり様々な手法を開発してきた。計算機性能の向上やデー タ容量と利便性の兼ね合いなどを考慮したデータ処理の 改善や、他のセンサへの応用に経験を活用していきたい。

なお本手法開発においては多くの方から指導・助言を いただきました。システム開発時に貴重な指導・助言を いただいた宇宙航空研究開発機構 竹島敏明殿、笠原希 仁殿、データ利用に関しての助言や海外との調整に協力 いただいた山口大学 今岡啓治殿また同機構 地球観測研 究センター 可知美佐子殿、前田崇殿、また放射計に関 する詳細な情報を提供いただいた三菱電機 石川貴章殿、 野口龍彦殿以上の方々には深く感謝申し上げます。

#### 参考文献

- (1) 宇宙航空研究開発機構: Aqua AMSR-E レベル1 プロダクト フォーマット説明書(MAS-100045A)
- (2) 宇宙航空研究開発機構:AMSR レベル1プロダクトフォーマット説明書(NEB-01040E)
- (3) Goldstein, H.: 古典物理学(上、下), 吉岡書店
- (4) Press, W. H. et al. : Numerical Recipes in C, Cambridge University Press (1992)
- (5) 宇宙航空研究開発機構 地球観測利用推進センター: 気候変動の解明に向けて-AMSR/AMSR-Eによる水 惑星観測-

http://sharaku.eorc.jaxa.jp/AMSR/doc/index\_j.html

- (6) 国立極地研究所:2014年夏季の北極海海氷分布予報
   を公開
   http://www.nipr.ac.jp/info/notice/20140530.html
- (7) 隈 健一:気象庁における雨量予測の現状と展望 衛 星観測への期待,熱帯降雨観測衛星(TRMM)15周 年記念シンポジウム
- (8) 内閣府:宇宙開発利用大賞について(第1回平成 25年度)

http://www8.cao.go.jp/space/prize/prize.html

(9) 三菱スペース・ソフトウエア株式会社: MSSニュース, 74 (2014) (10) NASA : EOSDIS Core System Project SDP Toolkit/HDF-EOS https://newsroom.gsfc.nasa.gov/sdptoolkit/toolkit. html

## 執筆者紹介

## 谷口 悠司

2001年入社。マイクロ波放射計(AMSR、AMSR-E、 AMSR2)のデータ処理アルゴリズムの開発及びデータ 精度向上に向けた解析業務を担当。

## 山梨 正人

1982年11月入社。通信衛星「さくら2号」の運用を担当 以後、主に海洋観測衛星、環境観測技術衛星、NASA Aqua、水循環変動観測衛星に搭載されたマイクロ波放 射計のデータ処理アルゴリズム、その他の地上システム の開発に従事。なお92年~95年、03年~07年、10年~ 15年に宇宙航空研究開発機構に出向。