〔秋季大会シンポジウム〕

気象衛星による放射測定とその利用*

青木忠生*** 山本義一**

1. GARP 計画と気象衛星

1960年, 最初の気象衛星 TIROS-1 号が送ってきた 雲写真は、人工衛星による気象観測の飛躍的発展の可能 性をまざまざと示してくれた. その後, TIROS シリー ズは10号まで続き、1965年にその実験的役割を終了して いる. ついで, ESSA, NIMBUS シリーズがほぼ平行 して始まり,気象衛星はようやく実用的段階に入り,現 在までに10数個の衛星が打ち上げられている.この間, 温度,水蒸気等の大気要素を測定するための,種々の装 置の実験が相次いで行われ、それによって得られた放射 観測データの解析がいくつかの方法で試みられた. これ ら一連の実験は、人工衛星からの大気放射観測により、 種々の大気要素が地球上の全域に亘って、十分な精度で 求め得ることを示した. このような,人工衛星による観 測技術の進展は,同じように急速な進歩を遂げた電子計 算機と、それを用いた数値予報法の発達によって、全世 界に観測網を張りめぐらし,高精度の気象予報を行うと いう, WMO の壮大な計画を一挙に可能にする道を開 いた. この計画が WWW であり, またこれを実行する ための基礎的研究、すなわち、気象変化を決定する大気 の物理過程を研究し、予報のための大気の物理モデルを 作り,データを得るための最適な観測システムを考える ことが, GARP 計画である。上に述べたように、これ ら WWW 計画, または GARP 計画は, 1 に気象衛星 の成功如何にかかっているといっても過言でなく、とく にそこに搭載される放射観測機器の性能、およびその解 析方法が決定的に重要になってくる. 一口に放射観測機 器といっても、これまで衛星に搭載され、テストを受け たものは、実に多種多様に亘り、その目的もいろいろで ある. またこれについての日本語の解説もかなり出てい る^{1,2,3)}. しかしその中で中心になるのは, やはり温度や 水蒸気等の大気の垂直構造を知るための放射計であるか ら,ここでは4つの代表的な放射計について少し詳しく 紹介し、さらにそれらの最近の動きについて触れてみた

- * Radiation Measurements by Meteorological Satellites and Their Use.
- ** T. Aoki, G. Yamamoto 東北大学理学部 -1973年7月30日受理-

い. その前に, 異る波長域での大気の放射測定から, い かにして大気の各レベルの温度や水蒸気分布が求められ るか, その数学的方法についてまとめておきたいと思 う.

2. 放射観測による大気構造の逆推

人工衛星が, 垂直下方から単位立体角, および単位面 積について受ける, 波数 ν の放射強度 *I*(ν) は次のよ うに与えられる.

$$I(\nu) = \varepsilon B[\nu, T(u_0)]\tau(\nu, u_0) + \int_{u_0}^0 B[\nu, T(u)] \frac{\partial \tau(\nu, u)}{\partial u} du \quad (1)$$

ここで

ε:下部境界面(地表または雲頂)の射出率

u:人工衛星からある レベルまでの その放射気体の 量

*u*₀:下部境界での *u*

B[*ν*, *T*]: ある *ν*, *T* でのプランクの関数

0.01

て(ν, u):u から人工衛星までの透過率で,

$$\tau(v, u) = e^{-\int_{0}^{u} k_{v} du} (k_{v}$$
は吸収係数)

(1)式の内容は、衛星が受ける上向き放射は、境界面からの放射が $\tau(\nu, u_0)$ だけ減衰したものと、境界面から衛星までの大気各層の黒体放射に $\partial \tau(\nu, u) / \partial u$ の重みをかけたものを積分したもとの和として表わせることを示している.

さて、たとえば温度分布を求めようとするときには、 $\partial \tau/\partial u$ が高さ、または気圧に対して一義的に与えられ、 また時間、温度に対して変わらないような安定な大気ガ ス、およびその放射波数 ν を選ぶ.具体的には CO₂ の 15 μ 帯または 4.3 μ 帯がよく使われる.第1図に示す ように、 $\partial \tau/\partial u$ はその ν 固有のある高さでピークを持 ち、その上下で単調に減少する関数だから、(1)式の 積分のうち $I(\nu)$ にはその高さの $B(\nu, T)$ が最も大き く寄与する.つまり $I(\nu)$ はその高さの $B(\nu, T)$, すな はち温度の情報を最も多く含んでいるわけで、 ν を適当 に選ぶことによって各高さの温度を推定できる所以であ る. 水蒸気等の垂直分布を求めるときは、普通 CO_2 の放 射測定から $B[\nu, T]$ の高度分布はわかっているものと し、上述の議論と全く同じ原理に基いて(1)を解く. 従って、ここでは温度分布の推定方法を中心にして述べ ることにする.

簡単のため、いま雲はないものとする. 温度分布は気 候学的な平均値 $\overline{T}(u)$ から、それほど大きく変わらな いものであるから、 $B[\nu, T]$ の代りにつぎのような変量 h(u)を用いる.

$$B[\nu, T] = B[\nu, \overline{T}] + h(u) \frac{dB[\nu, \overline{T}]}{dT} \quad (2)$$

ただし

$$h(u) = T(u) - \overline{T}(u) \tag{3}$$

また、気象衛星は普通、 11μ の窓領域の放射も測定し ており、この領域の放射の85%は、(1)の第一項によ って地表から直接やってくるものである。従って、これ と $\overline{T}(u)$ の分布から、地表温度は初めからかなりの精 度で推定することができる。これを $T_s(u_0)$ とし、観測 値 $I(\nu)$ の方も、つぎのような $r(\nu)$ に変数変換してお く.

$$r(v) = \int_{0}^{u_{0}} K(v, u) h(u) du$$
 (4)

ここで

$$r(\nu) = I(\nu) - \varepsilon B[\nu, T_s(u_0)]\tau(\nu, u_0) + \int_0^{u_0} B[\nu, \overline{T}(u)] \frac{d\tau(\nu, u)}{du} du \quad (5)$$

$$K(\nu, u) = -\frac{d\tau(\nu, u)}{du} \cdot \frac{dB[\nu, \overline{T}(u)]}{dT} \quad (6)$$

いま, $r(\nu)$ が M 個の波数域について 測定されると し, 0から u_0 までを N 層に分け, (4) をつぎのよう に近似する,

$$r_i = \sum_{j=1}^{N} a_{ij} h_{j}, \quad i = 1, 2, \cdots, M$$
 (7)

$$a_{ij} = W_j K(\nu_j, u_j) \Delta u_j \tag{8}$$

ここで Δu_i はその層の厚さ, W_i はその求積法の荷重 である. (7)を行列形式で書けば,

$$\boldsymbol{r} = A\boldsymbol{h} \tag{9}$$

 a_{ij} はほとんど $\partial \tau / \partial u$ によって 決められる. 求める hは (9) から直接 $A^{-1}r$ として 得られるはずであるが, 実際は r の測定誤差,数値積分の誤差等のため,この



第1図 荷重関数の例

解はひどく不安定である⁴⁾, これを避けるような解法と しては, つぎに述べていくように, 基本的には三つの方 法がある,

2.1 回帰方程式による方法

いま, つぎのような L 組の $r \ge h$ の同時観測があるとしょう.

$$H = [h_{jk}], \quad j = 1, 2, \dots, N; \ k = 1, 2, \dots, L$$
$$R = [r_{ik}], \quad i = 1, 2, \dots, M; \ k = 1, 2, \dots, L$$
(10)

(9)からも推察されるように,ある高さの温度はすべての波長の放射に関係づけられ,従って r の一次結合で表現されることが期待される.ここではこの関係式を経験的に求めようというわけである.すなわち問題は,つぎの式に最小自乗法的な意味で,最もよく合う回帰係数 C を求めることである.

$$H = CR \tag{11}$$

この式の両辺の差の自乗和を作ると,

$$S = \sum_{j,k=1}^{N,L} \left(h_{jk} - \sum_{i=1}^{M} C_{ji} r_{ik} \right)^2$$
(12)

これを微分したもの

$$\frac{\partial S}{\partial C_{ji}} = -\sum_{k=1}^{L} 2 \left(h_{jk} - \sum_{i=1}^{M} C_{ji} r_{ik} r_{ik} \right)$$
(13)

*天気/ 20.9.

478

を0におくことにより, S を最小にする C が求まる. すなはち行列表示で書けば

 $HR^t - CRR^t = 0 \tag{14}$

これより

 $C = HR^t (RR^t)^{-1} \tag{15}$

この C を使いつぎの式から h を求める

 $\boldsymbol{h} = \boldsymbol{C}\boldsymbol{r} \tag{16}$

これに \overline{T} を加えれば温度分布が得られるわけである. さてこの方法には,大気の透過函数などの知識は全く 必要なく,ただ $r \ge h$ の同時観測があればよい.この 考えをさらにすすめれば,変数はかならずしも r でな くてよく, $h \ge$ 相関を持つものなら(16)のような関係 式で結べることが考えられる.いまのところ,後に述べ る SIRS や IRIS などの放射計では,10 mb 以上の温 度分布は推定できない.そこで Gelman⁵⁹ らはつぎのよ うな式から,10 mb 以上の温度分布を求めることを試み ている.

$$T(p) = A_0 + A_1 T_{50} + A_2 T_{30} + A_3 T_{10} + A_4 I_8' + A_5 I_7' + A_6 I_8' / I_8$$
(17)

ここで T_n は n mb での 温度, I_n', I_s' は 679.8 と 668.7 cm⁻¹ の放射のうち 10 mb 以上の大気からの寄 与, I_s は 668.7 cm⁻¹ での全大気からの寄与, 係数 Aを求める方法は上述の C の求め方と同じである.

さらに,(17) 式の右辺の変数の種類は気圧 p によっ て変ってもよいわけで,Shen⁶⁾ らはそのレベルまでの 可降水量 U(p) の対数を,p によって各々異なる変数 と係数で(17) のように表わし,試みた30種の変数のう ちわずか数個の変数で $\log U(p)$ の80%以上が表現でき ることを示した.とくにどのレベルでも60%以上は,温 度分布から求まる飽和水蒸気の可降水量 $U_s(p)$ の対数 で表わせることが分り, $\log U(p=1000 \text{ mb})$ にいたっ ては実にその84%が $\log U_s(p=1000 \text{ mb})$ にいたっ ては実にその84%が $\log U_s(p=1000 \text{ mb})$ にな存するこ とが明かにされた.水蒸気については山本ら⁷⁰が述べて いるように,(1) 式の U_o が有限で変化するため,以 下に述べる逆行列による解法には難点があるので,これ は水蒸気分布推定の一つの有効な方法になるだろう.

2.2 逆行列による方法

 $r \ge h$ の同時観測がなくても、(8)式の理論値を使 うことによって Cを求めることができる.いまhの観 測データは沢山あり、またI(v)、すなはちrの測定誤 差の統計的性質はあらかじめ知っているとする. r の誤 差を e とすれば(9)は

$$\boldsymbol{r} = A\boldsymbol{h} + \boldsymbol{e} \tag{18}$$

L 個のデータに対しては

$$R = AH + E \tag{19}$$

ここで, e は h と相関がなく, 平均値が 0 であるよう なランダムな変量であるとし, (7) における 数値積分 の誤差は e に比べ小さいとすると, (19) を (15) に代 入したとき, HE^{i} , EH^{i} は小さいとできる. よって Cは次のようになる.

 $C = (HH^t)A^t[A(HH^t)A^t + EE^t]^{-1} \quad (20)$

(20)の右辺に L を乗除してやれば、HH^t, EE^t は各
 各, h, e の共分散行列 S_h, S_e になり、(16) は、

$$\boldsymbol{h} = S_h A^t [A S_h A^t + S_e]^{-1} \boldsymbol{r}$$
(21)

となる. ここで S_{h} , S_{e} は, 2.1 の場合のような同時観 測は必要なく,各々独立に観測される固有の統計的性質 である.

つぎに, h や e は各々相互に相関がなく, またその 分散 σ_h^2, σ_e^2 は一定と仮定すると,

$$S_h = \sigma_h^2 I_N, \qquad S_e = \sigma_e^2 I_M \tag{22}$$

ここで I_K は $K \times K$ の単位行列. すると (21) は

$$\boldsymbol{h} = A^{t} [AA^{t} + \gamma I_{M}]^{-1} \boldsymbol{r} \qquad \left(\gamma = \frac{\sigma_{e}^{2}}{\sigma_{h}^{2}} \right)$$
(23)

となり,これはつぎのようにも書ける.

$$\boldsymbol{h} = [AA^t + \gamma I_N]^{-1} A^t \boldsymbol{r} \tag{24}$$

これは、まさに、初期の時代に(9)式の解の不安定性 を除くために Twomey^{®)} が考え出した 解の形に 外なら ない.

2.3 逐次代入法によって直接求める方法

これは要するに,温度分布の初期値を与え,各波長での放射を計算し,これと観測値との差から,新しい温度 分布を求めるということを繰返すのであるが,実際には 実にいろんな方法が考えられている.詳しいことを知 りたい方には文献を見ていただくとして,ここでは, Smith⁹⁾と Chahine¹⁰⁾の採用した漸加式を紹介するに とどめる.

Smith は(2)の第2項 $h \cdot \frac{dB}{dT}$ を b とおいて, つ ぎの式を用いた.

1973年9月

(25)

 $b^{(n+1)} = DA^{t}r^{(n)}$

ここで n は繰返しの回数, また D は対角行列で

$$d_{jj} = 1 / \left(\sum_{i}^{M} a_{ij} \right) \qquad j = 1, 2, \cdots, N$$
 (26)

一方 Chahine は(1) において

$$B^{(n+1)}[\nu_{i}, T(p_{i})] = B^{(n)}[\nu_{i}, T(p_{j})] \times \frac{I^{(n)}(\nu_{i})}{I(\nu_{i})}$$
(27)

を使った. ここで *þ*_j は波数 *v*_i の放射に最も寄与する 層を示し,あらかじめ決めてある.

2.4 相互の比較

さて,以上三つの基本的な方法について述べたが,ま だこの外に,これら三つを組み合せたような方法がいく つか考えられている.これらを比較して,どれがいちば んよい方法かということは一概にはいえない.むしろ対 象が温度か,水蒸気か,オゾンか等々によって,また手 持の観測資料の豊富さなどによっても,取るべき方法が 異るべきものであろう.ただ,温度について Wark¹¹⁾ の行った相互比較があるので,それを紹介しておく.

緯度帯(デー) タ数)	100-1000 mbの温度平均偏差 (°K)				
	Α	В	С	D	
15-30 (13)	1.40	1.37	1.41	1.60	
30-45 (43)	1.66	1.73	1.93	2.31	
45-60 (31)	1.66	1.76	1.88	2.37	
60—90 (22)	1.48	1.69	1.86	2.15	
15-90(109)	1.59	1.69	1.84	2.21	

第1表 各種温度推定法の比較

表1は4つの緯度帯における,100~1000 mb の放射 観測からの推定温度分布の,ラジオゾンデ等によって観 測された温度分布に対する平均偏差を,4種の解析方法 について比較したものである.表中Aは(16)式に示さ れる統計的方法,Bは(23)式の逆行列を用いた方法,

C, Dは (25), (27) 式による Smith, Chahine の繰返 しの方法である. 第一欄のカッコの中は観測され, 解析 の対象となった大気の個数である. A B C D の順で偏差 が大きくなっていることがわかる.

なお,いままで述べた方法は, 雲がない場合であった が, 雲やエアロゾルを考慮した解析方法もいろいろ考え られており, 観測方法もそれを前提として改良されつつ あるが,ここでは2,3の参考文献^{2,12,13,14)}をあげるに とどめる.

3. 放射計

さて、衛星が大気から受取る情報は放射しかないが、 これまでの議論で分ったように、大気の垂直構造を知る には、いくつかのチャンネルでの放射観測が 必要 で あ る。以下このような目的のために、とくに NIMBUS で 開発されてきた測器について述べる。

3.1 SIRS¹⁵⁾ (Satellite Infrared Spectrometer)

これは NESS (National Environmental Satellite Service) の Wark らの手によって 開発されてきたもの で、NIMBUS Ⅲ、Ⅳ にそれぞれ SIRS-A, SIRS-B の 名前で搭載された. SIRS-B の構造を第2図に示してあ



第2図 SIRS の構造図

る。検知器の部分には、第2表に示したチャンネル数だ けのサーミスターボロメーターがセットされ、回折格子 で分散された各波数の光が同時に検知される.可動鏡は 交互に地球,空間,黒体を見ることにより,放射強度の 較正を行うためのものである.視野角は 11.5° で,地表 の距離に直すと 222 km くらいである. SIRS-A では視 野は直下に固定されていたが、SIRS-B では可動鏡によ って軌道の直角方向に 37.8° まで 走査できる. SIRS-B には第2表に示されているように、SIRS-A にあった地 表または雲頂温度測定のための窓領域 (899 cm⁻¹),温 度分布のための6 チャネル (CO2 15 μ 帯)の外に,水 蒸気分布のための チャネルが 6 つ (280~531.5 cm⁻¹) 加えられた. SIRS-B の重量は 光学系だけで 23 kg く らいになる. SIRS のデータは Goddard Space Flight Center のニンバスデータ処理施設から NFSS に送ら れ、データのチェックや補正を行った上で、温度分布の 計算にかけられる. ここでは, セクション2では省略し

*天気" 20.9.

480

気象衛星による放射測定とその利用

衛星と装置	チャネル中心 波数 (cm ⁻¹)	中心波長 (μ)	チャネル幅 (cm ⁻¹)	ノイズ* mw/(m² sr cm ⁻¹)	
Nimbus 3, SIRS A	899.3	11.2	5.353	0.11	
	750.0	13.3	5:988	0.13	
	714.3	14.0	5.357	0.20	
•	706.3	14.2	. 5.221	0.17	
	669.3	14.3	5.102	0.17	
	692.3	14.4	4.986	0.16	
	677.8	14.7	4.748	0. 21	
	669.3	15.0	5.604	0. 23	
Nimbus 3, IRIS B	400 to 1600	25-6.2	5	0. 5 to 1	
Nimbus 4, SIRS B	899.0	11.2	7.36	0.15	
	750.0	13.3	6.83	0.19	
	734.0	13.6	6.70	0.17	
	709.0	14.1	6.13	0. 21	
	701.0	14.3	5.96	0.20	
	692.0	14.4	5.81	0.16	
	679.8	14.7	5.61	0. 26	
	688.7	14.9	5.42	0.20	
	531.5	18.8	5.14	0.45	
	439.5	22.9	5.00	0. 41	
	425.5	23.5	5.00	0.38	
	302.0	33.0	5.00	0. 29	
	291.5	34.3	5.00	0. 39	
	280.0	25.7	5.00	0. 42	
Nimbus 4, IRIS D	400 to 1500	25 to 6.7	2.8	0.5	
ITOS, VTPR	835	12.0	8	0. 25	
	535	18.7	16	0.25	
、 、	747	13.4	10	0.25	
	725	13.8	10	0. 25	
	708	14.1	10	0. 25	
	695	14.4	10	0.25	
	677	14.8	10	0.25	
	688.5	15.2	3.5	0.60	
Nimbus E, ITPR	2675	• 3.8	450	0.003	
	900	11.1	40	0.19	
	745	13.4	19	0.19	
	716	13.9	19	0.19	
	. 691	14.5	19	0.20	
	668.5	15.0	5	0.60	
	50 5	19.8	80	0.20	

第2表 各赤外放射計の特性

* 塔載前の予備実験から得られたもの



第3図 IRIS の構造図

たが, 雲がある場合の解析法に従い, 雲量も推定する. これらの結果は日々の気象データの一部として 記録 され, 使われる.

3.2 IRIS¹⁵) (Infrared Interferometer Spectrometer) NASA (National Aeronautic and Space Administer ation)の Hanel らによって開発され、SIRS と同じく NIMBUS II, IVに搭載された。 第3図に IRIS の光学 系が示されている. SIRS との大きなちがいは光の分散 方式であり、 IRIS ではマイケルソン干渉計を用いてい る. ビームスプリッターは KBr の板で、 5~25 µ 以外 は通さないような多層誘電体でコーティングしてあり, これを通して二つに分けられた光は固定鏡と移動鏡で反 射され,再びビームスプリッターで合成されてから,凹 面鏡で集光され、干渉縞の中心円の像だけを検知器の上 に結ぶ、検知器はサーミスターボロメーターで、これは 放射熱の吸収または放出によって素子の温度が昇降し, それによって生じる微小な電気抵抗の変化を測定するも のである. この温度変化は装置(温度 Ti)の放射によ る熱放出, $B_{\nu}(T_i)$ と地球からの放射の吸収 $I(\nu)$ の差 $I(\nu) - B_{\nu}(T_i)$ によるものである.二つのビームの光路 差を △ とすると、検出部への信号 I'(△) は光の干渉効



第4図 インターフェログラム

果によりつぎのようになる.

 $I'(\varDelta) = \int r_{\nu}(I(\nu) - B_{\nu}(T_i)) \\ \times \cos(2\pi\nu\varDelta - \phi_{\nu})d\nu$ (28)

ここに r_v は波数感度係数, ϕ_v は二つのビームの不均等 とか電気的原因による位相の変位である.ただし(28) には常数項は小さいとして無視してある. $I'(\Delta)$ をイン ターフェログラムと呼び,単色光の場合は第4図の(a)

《天気/ 20. 9.

ようになり、含む光の波数領域が広がるに従って(b)、 (c)のようになる。 $N_{\nu}=r_{\nu}(I(\nu)-B_{\nu}(T_{i}))$ を求める にはI'(d)にフーリエ逆変換をほどこせばよい。すな わち

$$a_{\nu} = \int_{-\infty}^{\infty} A(\varDelta) I'(\varDelta) \cos 2\pi \varDelta d\varDelta$$
$$b_{\nu} = \int_{-\infty}^{\infty} A(\varDelta) I'(\varDelta) \sin 2\pi \varDelta d\varDelta \qquad (29)$$

より

$$N_{\nu} = \sqrt{a_{\nu}^2 + b_{\nu}^2} \tag{30}$$

$$\phi_{\nu} = \arctan b_{\nu}/a_{\nu} \tag{31}$$

ただし, $A(\Delta)$ はアポダイゼーション関数といって,有限な変域 Δ の積分を(29)のように, $-\infty$ から ∞ に置き換えるためにつくられた関数である.さらに,第3 図において入射光を取り入れる鏡を,地表のほかに交互 に宇宙空間 ($I(\nu)=0$)と温度既知の衛星内黒体 ($I(\nu)=I_{\nu}^{0}$)に向けているので,それらに対する N_{ν} から r_{ν} と

 $B_{\nu}(T_i)$ がわかり、地球からの $I(\nu)$ を求めることがで きる. ⊿ は移動鏡によって変えられ, NIMBUS II では 一つのインターフェログラムをとるのに10.9秒, NIM-BUS Ⅳ では13.1秒を要する. このように SIRS とちが って IRIS は比較的長い 測定時間を 要することが欠点 である. この欠点を取り除くため, 地球を見ている間 は、入射光を取入れる鏡を、0.4°/sec の回転速度で動 かし、衛星は動いても、いつも同じ視野を見るように補 償を行っている.第2表に見るように、NIMBUS Ⅲ で はスペクトラル分解能は 5 cm⁻¹ で, SIRS と同じくら いだが、視野は円形で直径 150 km であり、NIMBUS Ⅳでは、これが各々、2.8 cm⁻¹ でかつ 94 km と一段と 良くなっている. これは格子型分光器と干渉計型分光器 のちがいで、後者は前者あるいはプリズム型分光器など のようにスリットを使わず,円形の開口を用いるため, 与えられた分解能に対してのエネルギー獲得 率 が 大 き く,衛星観測のように対象が円い場合益々有利になる。 IRIS の総重量は 22 kg 光学系だけでは 14 kg 程度であ



第5図 IRIS によって快晴時に観測された大気放射と理論値の比較. 観測値は 0.2×10⁻⁵ watl cm⁻¹ ster⁻¹ だけ上にずらしてある.

1973年9月

ځ



第6図 SCR の複吸収管放射計(チャネル 1, 2)
 囲いの中は単吸収管放射計(チャネル 3~
 6).



第7図 668 cm⁻¹ の荷重関数: A はチャネル幅 5 cm⁻¹; B は A と同じチャネル幅で CO₂ 0.05 気圧, 1 cm の光路を通した もの.

る. IRIS によって得られた放射スペクトルの例を図5 に示す. Conrath¹⁶⁾ らはこれから温度,湿度の高度, 緯度分布,全オゾン量の緯度別分布を計算し,さらに CH_4 , N_2O , NO_2 , SO_2 , H_2S 等のスペクトルの同定を 行っている. このように IRIS は波長に対して連続的 な巾広いスペクトルを得られることが大きな強みであ る.

3.3 SCR^{15,17,18)} (Selective Chopper Radiometer) いままで述べてきた放射計の温度分布推定の限界高度 は 30 km くらいである. これは第1 図にも見えるよう に, 668 cm⁻¹ のチャネルより高い高度に 極大を持つよ うなチャネルは、分解能に制限があるためできないから である、この問題は分解能を、たとえもう2桁上げても 解決するものではない. Houghton らオックスフォード 大学のグループは、この点をまったく新しい方法によっ て解決した.この装置は NIMBUS Ⅳ, V に搭載され、 その主要な働きは第6図に示すように CO。 を入れたセ ルと、入れないセルの同じ二つのセルをチョッパーによ って交互に光を通し、その差を検出することである.波 長選択にはフィルターを用いている.フィルターの透過 率を $\tau_{i}(\nu)$, CO₂ のそれを $\tau_{CO_{2}}(\nu)$ とすると、フィル ターの透過域 µ1 から µ2 に入る放射フラックス F は (1) 式の右辺に それぞれ $\tau_f(\nu)$, $\tau_f(\nu) \times \tau_{CO_2}(\nu)$ をか け, レ について レ1 から レ2 まで積分したものに比例す る. 従って両者の差 ΔF から 温度分布を求める場合, 荷重関数 $\partial \tau / \partial u$ の代りに

$$K(u) = \int_{\nu_1}^{\nu_2} g(\nu) \frac{d\tau(\nu, u)}{du} d\nu / \int_{\nu_1}^{\nu_2} g(\nu) d\nu$$

$$\geq \nu z$$

$$g(\nu) = \tau_1(\nu) \{1 - \tau(0, \nu)\}$$
(32)

を新しく荷重関数として、いままでと同じ方法を用いれ ばよい. 第7 図において A は $g(\nu) = \tau_f, B$ は $g(\nu) =$ $\tau_f \tau_{CO_2}$ としたときの K(u) であり、C は (28) 式すな わち A-B である。A は SIRS、IRIS 等で得られる 最も高い高度のチャネルであるが、C はそれより 20 km 近く高くなり、さらに尖鋭になっている。これによって 測定可能な高度は 50 km くらいまでに なったわけであ る。このことの理由は (28) から推察できることである が、言葉を換えるとつぎのようになる。

いま,吸収線を何本か含むような, ν_1 から ν_2 の波数 域での地球大気からやってくる放射スペクトルについ て,各波数の放射が含む物理情報について考えると,ま ず,吸収線の中心附近に相当する波数の放射はほとんど 大気上層からきたものである。なぜなら下層からの放射 は吸収が強いため,途中で全部吸収されてしまうからで ある。一方,吸収線と吸収線の間に相当する波数では, 途中の吸収がほとんどなく,また下層ほど大気の密度が 大きいため放射を多く出すことから,この領域のほとん どは下層からのものである。このように ν_1 から ν_2 の 全放射 I_A には大気の全層からの寄与があるため,この 放射に対する荷重関数 A は巾広いものになる。さてこ

*天気/ 20. 9.

の I_A を,大気上層に相当するような低圧の CO₂ を入 れたセルを通すと, CO₂ の吸収線に 相当する波数のと ころはセル内の CO₂ によって吸収され,ところどころ 虫食われたようなもの, I_B になる. すなわち I_B には もはや上層の大気からの寄与がないので,その荷重関数 は B のように 上層が欠けたものになる. 逆にこの I_A と I_B との差は大気上層のみの寄与であり,その荷重関 数は C のように 上層にピークを持つ鋭い曲線になる.

第8図はこれらの性質を利用して作った新しい荷重関 数であり、図中、2の関数は上で述べた空のセルに少し CO_2 を入れてピークの位置を変えてある(第3表参 照)、また3~6はBのように CO_2 中を通すことによ って、荷重関数を鋭くしたものである。視野はチャンネ ル1、2に対しては直径161kmの円形で、3~4に対 しては110×110kmの矩形視野である。ただし表3や 視野に関して実際のNIMBUS IV、Vでは少々異ったも のになっている。

さて、測定上限 50 km というのは、セル中の CO2 圧 によって制限されるものである。さらに高い高度が欲し ければ、CO2の圧をその高度の圧くらいにしなければ ならない. ちなみに 60 km になると, 気圧は 1/3 mb 程度である. ところがあまり CO2 の量が少いと、入っ てくる信号 *ΔF* が弱くなる. これを解決するには, セ ルの長さを増して吸収を大きくしてやらなければならな い.また第3表を見ると,チャネル1,2のノイズが大 きく, 高高度の測定精度が悪いことが分る。 これは一つ には、2つのセルをチョッピングするときのアンバラン スからくるものである。これらを解決するために、オッ クスフォード大学のグループがさらに新しく考えたのが PMR (Pressure Modulator Radiometer) で、これはセ ルの長さを 6 cm と長くし, また CO₂ の圧を 1/3 mb を中心に周期的に変動させ、これと完全に同期した電気 系で,検知,増巾を行うことにより,圧力に対する感度 を上げたものである. これは 同時に CO2 15 µ 帯以外 の放射の影響を取り除く効果も持つ. これによって, 高 度は 65 km, 温度の精度は 1°K まで引き上げられた.

このグループはさらにドップラー走査法というものを 考えている.これは衛星が分子速度の20倍ものスピード をもつため、ドップラー変位が大きく、進行方向では、 吸収線のドップラー巾の20倍くらいになるから、視野方 向を変えることにより、大気放射線の位置を変え、これ をもって内蔵のセル中の CO2 の吸収スペクトルを観測 し、それから大気の情報を得ようとするものである. Religned to the second second

第8図 SCR の荷重関数

第2表 SCR 各チャネルの特性

チャネル	単又は 複吸収 管	光路 (cm ⁻¹)	臣 (atm)	中心波数 (cm ⁻¹)	チャネ ル幅	1 秒間測 定の温度 等価 ノイ ズ (°K)
1	複	$\left\{\begin{array}{c}1\\1\end{array}\right.$	0 0. 05	668	6.2	7.1
2	複	$\left\{\begin{array}{c}1\\1\end{array}\right.$	0.05 0.20	668	7.7	3.5
3	単	7	0.03	668	5.8	1.5
4	単	7	0.20	673	10, 1	0.71
5	単	7	0.60	695	8.0	0.38
6	単	7	1.0	728	10.0	0.52

3.4 ITPR¹⁵) (Infrared Temperature Profile Radiometer)

さて以上 NIMBUS Ⅳ までは, 云ってみれば, 第一 期の放射計であるが, この期間の実験で温度分布の推定 は十分可能であることが分ったが, 一方, 視野が大きい ため精度が落ちることが指適された.また, 視野を狭く し, その位置を少しづつずらして走査できれば, 一部雲 があるような状態でも十分な精度で探査が可能であるこ とが分った. これらを ふまえて 新しく 開発されたのが

1973年9月

485



第9図 ITPR の走査格子パターン

Smith¹⁵⁾ら NOAA (National Oceanic and Atmospheric Administration) のグループによる ITPR (NIMBUS V に搭載)と, VTPR (ITOS に搭載) である,後者につい ては文献3)を参照されたい. ITPR は, チャネル選択 に干渉フィルターを用いていることや,また第2表に見 られるように, チャネルの中が広くなっていることによ り,感度が上り,視野角は1.84°くらいとぐんと狭くな っている. これは視野にしてほぼ 19.2 n·m (1 n·m= 1,852 km)に相当する. さらに第9 図に示したように, 衛星の進行方向に沿って直下,左右の三つの大きな格子 の中を1.8°毎に走査しながら,計140個の視野で埋める ことができる. ただしチャネルの巾が広いため,当然の ことながら高度について 30 km くらいまでの温度分布 しか推定できないことには変りない.

最後に,新しい ITPR, VTPR はかならずしも SIRS, IRIS, SCR 等に取って代るものではなく,これらは各 各すぐれた特性を持ち,目的に応じて使い分けられるべ きものであることを附言しておきたい.

文 献

- 土屋 清,山香英三,1970:気象衛星搭載用赤 外放射計について,天気,265-272.
- 小平信彦, 嘉納宗靖, 1972: 気象衛星特集号1, 気象研究ノート, 111.
- 3) 土屋 清, 1972: VTPR(垂直温度分布放射計) とその資料について, 天気, 575-577.
- 4) D.Q. Wark and H.E. Fleming, 1966: Indirect Measurements of Atmospheric Temperature Profiles from Satellites, Monthly Weather Review, 94, 351-362.
- 5) M.E. Gelman, A.J. Miller and H.M. Woolf,

1972: Regression Technique for determinating Temperature Profiles in the Upper Stratosphere from Satellite-Measured Radiances, Monthly Weather Review, **100**, 542-547.

- W.C. Shen and W.L. Smith, 1973: Statistical Estimation of Precipitable Water with SIRS-B Water Vapor Radiation Measurements, Monthly Weather Review, 101, 24-32.
- 7) G. Yamamoto and M. Tanaka, 1966: Estimation of Water Vapor Distribution in the Atmosphere from Satellite Meassurements, Proceeding of XVIIth International Congress, Madrid.
- S. Twomey, 1965: The Application of Numerical Filtering to the Solution of Integral Equations Encountered in Indirect Sensing Measurements, Journal of the Franklin Institute, 279, 95-109.
- W.L. Smith, 1970: Iterative Solution of the Radiative Transfer Equation for the Temperature and Absorbing Gas Profile of an Atmosphere, Applied Optics, 9, 1993-1999.
- M.T. Chahine, 1968: Determination of the Temperature Profile in an Atmosphere from its Outgoing Radiance, Journal of the Optical Sociaty of America, 58, 1634-1637.
- D.Q. Wark, 1972: Considerations in Deriving Temperature Profiles in the Earth's Atmosphere From Satellite Infrared Measurements, Proceedings of the International Radiation Symposium, Sendai, Japan.
- 12) W.L. Smith, H.M. Woolf and W.J. Jacob, 1970: A Regression Method for Obtaining Real-Time Temperature and Geopotential Height Profiles from Satellite Spectrometer Measurements and its Application to Nimbus 3, 'SIRS' Observation, Monthly Weather Review, **98**, 582-603.
- 13) C. D. Rodgers, 1970: Remoto Sounding of the Atmospheric Temperature Profile in the Presence of Cloud, Quarterly Journal of the Royal Meteorological Society, 96, 654-666.
- 14) W.L. Smith, 1969: The Improvement of Clear Column Radiance Determination with a Supplementary 3.8 μm Window Channel, ESSA Technical Memorandom NESCTM 16, Washington D.C.
- 15) The NIMBUS II ~ V, Users Guide, NASA, Goddard Space Flight Center.
- 16) B.J. Conrath, R.A. Hanel, V.G. Kunde and C. Prabhakara, 1970: The Infrared Interferometer Experiment on Nimbus 3, Journal

*天気/ 20.9.

of Geophysical Research, 75, 5831-5857.

- J.T. Houghton and S.D. Smith, 1970: Remote Sounding of Atmospheric Temperature from Satellites: 1, Introduction, Proceeding of Royal Society of London A 320, 23-33.
- 18) P. G. Abel, P. J. Ellis, J. T. Houghton, G. Peckham, C.D. Rodgers, S.D. Smith and E.J. Williamson, 1970: Remote Sounding of Atmospheric Temperature from Satellites: II,

Selective Chopper Radiometer for NIMBUS-D, Proceeding of Royal Society of London, A 320, 35-55.

19) F.W. Taylor, J.T. Houghton, G.D. Peskett, C. D. Rodgers and E. J. Williamson, 1972: Radiometer for Remote Sounding of the Upper Atmosphere, Applied. Optics ll, 135-141.



1973年9月