# 大気境界層の構造に関する研究\*

---学会賞受賞記念講演---

横山長之\*\*

## 1. はじめに

私たちの研究課で大気境界層の解明に 取り 掛ったの は、大気汚染質の拡散予測を行なう必要からであった. 現在ではこのような拡散予測は、環境アセスメントの一 環として各地で行なわれ定着化しつつある.しかし、私 たちが大気汚染予測手法の開発研究を始めた昭和40年頃 には未だ不明確な事項が多く、手さぐりで汚染予測を行 なっていたのが実状であった.このような未解明の事項 には大気汚染に固有の問題も多くあったが、気象の立場 からは、拡散場となる地上数百mまでの低層大気の構造 が、この研究を始めた頃にはあまりよく分かっていない 事が問題であった.特に大気拡散に直接関係する大気乱 流の性質は、最下層部の数十mのコンスタント・フラッ クス層 (CFL) においては調べられていたが、それより 上層の約 1km まで及ぶ大気境界層全体 (ABL) について はよく分かっていなかった.

このような状態を改善するため、ABL における乱流 変動の測定法を開発することから研究に取り掛った.こ れは新しい測器を開発するというより、主として既存の 測器を、高い塔、係留気球、飛行機に取り付けて測定を 実行すること、測定したデータを解析して必要な乱流統 計量を得ることができるようにするのが目的であった. この測定法を用いて ABL 中における乱流変動量の測定 を繰り返して行ない、実測データを収集し、乱流変動量 の鉛直プロフィール、時間的変化、平均量との関係など について試行錯誤的に多くの解析を行なった.そしてこ れらの解析結果に基づき、ここ2年ぐらい ABL の構造 についての1次近似モデルな作り、実測データとの比較 を試みて来た.この1次近似モデルは決して精密なもの ではないが、実測した乱流変動量の鉛直プロフィールと 時間的変化を一応定量的に説明でき、また、乱流変動量

\* An exploration of the atmospheric boundary layer.

\*\* Osayuki Yokoyama, 公害資源研究所公害一部一課.

相互の関係に見通しをつけることができたと 考えている.また,このようなモデリングを行なうことによって,今後必要とされる測定データにはどのようなものがあるかが明らかにもなると思われる.

この研究は乱流変動量の測定に重点が置かれているた めに、多くの方々の援助と協力によって進められた。特 に当研究課の蒲生 稔、山本 晋両氏とは一環して一諸 に仕事を行なって来た。今回望外にもいただいた名誉あ る賞は、両氏と分けあうべきものと思っている。研究の 概要を以下に紹介する。

### 2. 大気境界層構造に関する測定

#### 2.1 塔を用いた測定

最も単純な測定プラットフォームは,いうまでもなく 塔である. この研究では、埼玉県川口市所在の NHK 東 京第1放送の送信塔(313m)を利用した. この放送塔の 周辺はいくらか住宅が散在するが、ほぼ平坦な場所であ る. 測定は1968年から開始した. 当時, 光田 (1966) が 中心となって開発され実用化段階に入りつつあった超音 波風速温度計 (SAT) を, 高度 45, 180, 313m に取り 付け3次元速度と温度の連続測定から開始した. 最初は 測定プローブを電気的に切り換えて1時間毎に各高度の 測定を行なったが、間もなく3高度同時連続記録に改め た。しかし、当時は多チャンネルの長時間データレコー ダが無く,各高度毎に別々のレコーダに記録していた. この測定開始からの3年間は国立防災センター,気象研 究所と協同で行なった特別調査費研究"低層大気拡散の 構造に関する研究"によって測定機器の整備を行なった. この協同研究では、坂上治郎、井上栄一、竹内清秀、小 沢行雄,森口実,伊藤昭三の諸氏らが中心となり,拡散 実験、風と温度の鉛直プロフィールの測定も同時に行な われた. 1972年以降はこの測定は私たちの研究課の特別 研究費で継続している。現在では SAT は上記高度のほ か 20, 90m に増設し、 レコーダ、 AD コンパーター等

#### 大気境界層の構造に関する研究

第	1	表	川口	NHK	放送塔に:	おけ	る	測定	Ø	変遷
---	---	---	----	-----	-------	----	---	----	---	----

年 次	実験の主目的	測器 (測定高度)	レコーダーおよび A-D 変換器	付 記	
1968	第1期	• 3 次 元 招 会 法 国 演 温 度 計	• 4 ch データレコーダー		
1070	層との相違点についての解明	3高度(313, 180, 45m)	3合 AD 亦摘器 (Ach 新云一)	験	
1970		(313, 225, 180, 45, 20m)	プ: TEAC DP 100)	<u> </u>	
1772	第2期 混合層の観測,飛行機	<ul> <li>3次元超音波風速温度計4</li> </ul>		Î	
	観測との比較	高度(313, 180, 45, 20m) ・サーミスタ温度計 8 高度	•4 ch データレコーダー	川口タワー	
1976	100 800 80 - 200 100 100 100 100 100 100 100 100 100	(313, 225, 180, 135, 90, 45, 20, 10m)	4台. • A-D 変換器 (多チャンネ ル酸気テーブ: TEAC	上空飛行機 観測	
			DP 5000)		
1978	安定大気境界層の形成, 発達過程とその厚さの時 間変化	<ul> <li>3次元超音波風速温度計5 高度(313,180,90,45, 20m)</li> <li>サーミスタ温度計8高度</li> </ul>	<ul> <li>1 ☆ (長時間)</li> <li>A-D 変換器 (多チャンネル磁気テープ: TEAC DP 5000)</li> </ul>	新橋タワー 乱流観測	
		(313, 225, 180, 135, 90, 45, 20, 10m)			

も高性能のものに取り換え解析を続けている. この川口 放送塔での測定目的,測器等を年代ごとにまとめたのが 第1表である. いずれも測定値はアナログ磁気テープに 記録し,研究室でディジタル化し電算機で処理する. こ れは,後述する係留気球と飛行機をプラットフォームと する測定データの処理も同じ方法を用いている. 初期の 解析では,測定値は2.5秒間隔で数値化し,1,000 個を1 単位として解析した. 標準的に求めた量は,平均風向風 速,風速変動の rms 値 ( $\sigma_u, \sigma_v, \sigma_w$ ),運動量フラックス ( $u_* \equiv (-u'w')^{1/2}$ ), 顕熱 フラックス ( $q \equiv C_p \rho w'T'$ ), 鉛直速度のスペクトルである. 川口放送塔における測定 のさらに詳細は, Yokoyama (1971),横山ら (1979) を 参照されたい (記号は慣用のものである).

2.2 係留気球による測定

塔による測定は、高度がせいぜい 300m までに限られ、 また場所も限定される.係留気球は高度約 0.5~1km ま での風、気温などの測定のプラットフォームとして使え る.また係留気球は、平均風が大きく変化しなければほ ぼ一定高度に留まるので、測定はオイラー的測定と見做 すことができる.係留気球は、第1図に一部見られるよ うに水滴形尾翼付きのもので容積は 35~60 m<sup>3</sup> 程度であ る.測定器は、第1図に見られるように気球下部に取り 付け、必要な高度に停止して測定を行なう.このため、



第1図 係留気球に取り付けた乱流ゾンデ.

係留気球による測定では同時に多高度で必要とする測定 時間に亘る測定ができない.数分程度の時間でもよいと 思われる平均風向風速や温度については,高度を次々に 変えて測定し,内挿することで同時刻の鉛直プロフィー ルを得ることが可能であるが,数十分の測定時間の必要 な乱流変動量の同時刻の鉛直プロフィールは得られな い.乱流変動量については,一高度毎に測定した値を用 いて平均場との関係や相互関係を調べることとなる.係 留気球に取り付ける測定器は特殊なもので,常用してい る係留気球ゾンデはいずれも当研究課で開発したもので

## ◎天気/ 27. 1.

6

ある. このゾンデは,風向風速,温度,湿度の平均値を 測定するための平均値ゾンデと風向変動を小型バイベー ンで測定する乱流ゾンデがある. これらの係留ゾンデの 構造,測定例,塔における測定との比較などについては 既に多くの報告がある. たとえば, Yokoyama (1969), Yokoyama *et al.* (1973),蒲生ら (1973),林ら (1974), 横山ら (1979) に詳細が記されているのでそれらを参照 されたい.

係留気球を使った境界層構造に関する測定は、1967年 以来関東平野南部(川口,大宮,東京北部)をはじめ, 四日市,鹿島等の工業地帯などで数多く行なわれ,その 測定結果は、各地域の気象特性の解析に利用されると共 に平坦地上や海陸境界面上に形成される境界層構造の解 明に用いられている。

係留気球観測を開始した時点では、それ以前から同様 な観測をして来た高層気象台の中島正一氏にノウハウを 教示していただいた.その後、測定器や解析方法は長足 の進歩をしたが、blimp型の気球や昇降機は当時のもの が基本となっている.

2.3 飛行機による測定

塔(固定プラットフォーム),係留気球(準固定プラ ットフォーム)と異なり,飛行機は高速移動プラットフ ォームであるため,乱流などの空間分布が短時間に測定

できること,機動性が優れているため観測場所を任意に 選ぶことができるという利点をもっている。また、高 塔,係留気球ではその存在する所での地表面の状態,そ の場所固有の気流などの影響を強く受ける。それに対 し,飛行機による観測は対象場所の空間平均を短時間に 取ることができ,水平に一様な境界層の観測には特に 滴 したプラットフォームと思われる、このような大きな利 点の反面,飛行機は移動するプラットフォームに観測装 置を塔載しているため,得られる測定値は飛行機に対し て相対的なものとなる. このため,飛行機の動きも同時 に測定して, 観測値に補正を施し, 地球座標系に移し変 えなければならない煩雑さがある。この補正項は,平行 移動の3軸と回転の3軸があり極めて高い精度の加速度 計,角加速度計および慣性プラットフォームを必要とす るため,現在でも未だ完全には補正が困難である。比較 的振動数の高い変動から求められる乱流統計量は信頼性 のある値が得られるが,そうでない量は種々の吟味が必 要である. たとえば, 運動エネルギーの熱消散率 ε は補 正なしでも良い値が得られ、速度変動の rms 値  $\sigma_{u}, \sigma_{v}$ . σw は簡単な補正で充分測定ができる。一方、顕熱の鉛 直フラックスタの値を得るには相当に煩雑な補正計算が 必要となり,運動量の鉛直フラックスの算出は現在未だ 検討している段階である。もっとも、運動量フラックス



第2図 セスナ機の測器配置状況(上段:左側より, SAT 温度, 鉛直風速, サーミスタ乾湿球, 熱線風速計と冷線温度計, 下段:イナーシャル プラットフォーム, データレコーダー)

1980年1月



第3図 飛行機観測における飛行パターンの例。

は上空ではかなり小さな値になることも測定の困難さを 増している原因と考えられるが.

当研究課では1971年以来小型飛行機 を 用いて, 平坦 地,海岸地帯,都市,海面上の乱流の測定を行なってい る.現在まで使用した機種は,セスナ 172,205,207, 402 などであるが,最も長期に亘って用いたのは207 で ある.第2 図にこのセスナ207 型機のキャビン内に設置 した測定機器の状況を示した.主要測器は,乱流変動量 の測定器として,超音波風速計,熱線風速計,水平ベー ン,温湿度測定のためのサーミスタ乾湿球温度計,冷線 温度計,地表面温度測定のための赤外放射温度計であ る.また,飛行機の動揺を補正するため慣性プラットフ ォーム上に各々3組のレートジャイロ,加速度計を置 き,ピッチ,ロール,ヨー角加速度と3軸の加速度を測 定している.

これらの測定値は直接あるいは直流増幅器を通してか ら多チャンネル磁気テープレコーダーで記録し,研究室 で処理して必要な乱流統計量を得る.

この飛行機による境界層の観測は、1971年以来,関東 平野南部,東京都,鹿島,水島などの臨海工業地帯で繰 り返し行なっている。また,AMTEX 75 では奄美大島 から北〜北西方向の海上での観測も行なった。測定は, 飛行方向を風向と平行に取り,等高度,等対気速度(約 54m/sec) で行なう。第3 図に示したのは川口放送塔を 中心に行なった飛行コースの例で,6~7 高度の測定に 約1時間~1時間30分かかる。

測定機器,測定法,測定結果についてのさらに詳細

は, 蒲生ら (1972; 1975), Yamamoto *et al.* (1977), 横山ら (1979) を参照されたい.

## 3. 境界層構造に関する測定例

これらの乱流変動量の測定方法を用いて,長期にわた り多くの測定を行なった。そして,乱流変動量の鉛直分 布,日変化を調べると共に各量の相互関係を解析した。 これらの解析の結果,種々の新しい知見が得られ,また 後述する1次近似としての乱流構造モデルができたが, まだ充分に理解できない関係もある。私から見て特に重 要と思われる関係についてまとめてみる。

3.1  $\sigma_w, u_*, z/L$  の関係

川口放送塔の 313m までの各高度で求めた上記の量に ついて,次の関係が見出された (Yokoyama, 1971).

|z/L| < 1,  $\sigma_w = 1.2u_*$  (1) z/L < -1,  $\sigma_w = 1.3u_*(-z/L)^{1/3}$  (2) ただし, L はMonin-Obukhov の安定長さで, ここ では,各高度で相関法によって測定した 摩擦速度  $u_*$ , 顕熱フラックス q を用いて求める. すなわち,  $L = -u_*^3/k\frac{g}{T_0} \frac{q}{C_{p\rho}}$ , z は高さ,記号は慣用のも のである.

比例係数の値は別にして,(1)(2)式はいずれも CFL で成り立つことが良く知られている.上式が成り立つな らば安定度が中立から不安定の場合, $u_*$  およびq(した がって L)の高度分布が与えられれば,従来から CFL で知られている乱流変動量および風速,気温の分布を与 える関係はそのまま使えることが示唆される.安定の場 合についても上式と同様な関係を求めているが,その式 では $\sigma_w/u_*$  は z/L によって大きくは変化しない.

**3.2** € の鉛直分布と σ<sub>w</sub> の関係

運動エネルギーの熱消散率  $\varepsilon$  の鉛直分布を調べると, 第4図,第5図に示す2種類の型に分類できる(Gamo et al., 1976).第4図に示したのは風の強い時あるいは 曇っていて強制対流が卓越していると推定される場合, 第5図は弱風で晴れた自由対流卓越時の  $\varepsilon$  の鉛直プロフ ィールである.蒲生ら(1975)は、 $\varepsilon$ が急激に減少する 高度から境界層の厚さ $h_{\varepsilon}$ を決めた. $\varepsilon$ は,飛行機をプラ ットフォームにして比較的容易に正確に測定でき,ま た,解析できる数値の範囲が図に見られるように非常に 広い.

次に、 $\varepsilon \geq \sigma_w$ の間には第6図に示すように次のような関係がある.

 $\varepsilon \sim \sigma_w^{1/3}$ 

(3)

◎天気″ 27. 1.



第5図 自由対流時の&の鉛直分布の測定例 (Gamo et al., 1976).

10

10<sup>2</sup>

100

1980年1月



第6図 強制対流時の ε と σ<sub>w</sub> の測定例 (Gamo et al., 1976).



第6図に見られるように、上式の比例係数は測定高度 によって変わるように見える。自由対流の場合にも上式 は成り立ち、この場合には、係数はほとんど高度によら

ず一定のように見える. 3.3 その他の関係

上記の解析結果は境界層構造のモデリングに直接結び ついたが、次の結果も参考となった。

温度変動の rms 値  $\sigma_T, \sigma_w$  および鉛直方向の運動量拡 散係数  $K_M$  の混合層中での鉛直分布および前述の混合層 厚さ  $h_{\varepsilon}$  の時間変化 (Gamo *et al.*, 1979) などである.

また,自由対流状態から強制対流状態へ変化する臨界 風速に関係すると思われる σw と平均風速 u の関係は, 第7図のようになる.しかし,この臨界風速については 未だ充分明らかではない.これら多くの測定結果のまと めは,横山ら (1979) に詳しく述べられている.

## 4. 境界層の乱流構造モデル

大気乱流の実測データを土台にして,境界層構造の1

次近似モデルを作った.対象としたのは,平坦地上で水 平に一様な境界層である.この場合,境界層の構造は乱 流変動量などの鉛直分布とその時間的変化で決定され る.具体的にいえば,まず境界層の厚さを決め,次に境 界層内での諸物理量の鉛直分布を求めた(Yokoyama *et al.*, 1977 a; b; c).

この構造モデルでは,基本量として CFL の場合と同 様に運動量と顕熱の鉛直フラックスを取り,さらに境界 層厚さhを加える。多くの観測事例を参考にして,この 鉛直フラックスを次の実験式で表わす。

$$u_{*} = u_{*0}(1 - z/h)^{n}$$
 (4)

$$q = q_0 (1 - z/h)^m \tag{5}$$

ただし, *m*,*n* は定数, 添字0は地表面での値を示 す。他の記号は前出のとおり.

CFL 中での乱流変動量を与える Monin-Obukhov の 相似理論から導かれる関係式中の  $u_{*0}$ ,  $q_0$  を上式に置き 換えることによって, ABL 全体での乱流量の鉛直分布 が求められる(相似仮説). また,その時間変化はhの 変化として近似的に表現されることになる.

さらに, Yokoyama *et al.* (1979) は乱れのスケール 1の変化を考慮して乱流変動量の鉛直分布を検討した. そこでは, *l* を次式で近似した.

$$l = z \left( 1 + \beta \frac{z}{h} \right)^{-1} \tag{6}$$

ただし、βは実験定数,他の記号は前出のとおり.

乱れのスケールの高度変化を考慮するならば、CFL 中での乱流変動量を与える式中のスケールを表わす  $z \approx$ 上式に置き換えれば良い.しかし、実測との比較では不 安定層(混合層)と中立境界層ではlの変化はないよう に見える( $\beta$ =0).次に、混合層と中立層での2,3の結 果を述べる.

#### 混合層

自由対流状態を考える. 多くの観測により,混合層内 ではほぼ等温位となることから,顕熱フラックスqは高 さに対し線型に減少する. したがって,(5)式のm=1になる. また,簡単な熱収支の考察により,hは次式で 表わされる.

$$h = \left(\frac{2Q_0}{\gamma C_p \rho}\right)^{1/2} \tag{8}$$

ただし、 $Q_0$  は 地表面から 混合層へ注入された積算 熱量、 $\gamma$  は初期大気の温位傾度、 $C_p$  は定圧比熱、 $\rho$  は空気密度である。

乱流変動量は,前述の仮定により次のように与えられる.

▶天気∥ 27. 1.

$$\sigma_{w} = C_{w} \left(\frac{gh}{T_{0}} \frac{q_{0}}{C_{p}\rho}\right)^{1/3} \phi_{w}$$

$$\sigma_{T} = C_{T} \left(\frac{gh}{T_{0}}\right)^{-1/3} \left(\frac{q_{0}}{C_{p}\rho}\right)^{2/3} \phi_{T}$$

$$\varepsilon = C_{\varepsilon} \left(\frac{g}{T_{0}} \frac{q_{0}}{C_{p}\rho}\right) \phi_{\varepsilon}$$

$$K_{M} = C_{KM} \left(\frac{gh^{4}}{T_{0}} \frac{q_{0}}{C_{p}\rho}\right)^{1/3} \phi_{KM}$$
(9)

ただし、g は重力加速度、 $T_0$  は平均温度、 添字つ きの C は定数、 $\phi$  は z/h の関数である。

Yokoyama *et al.* (1977a) は,最初 φ を実測結果か ら決めた. その後,同著者ら (1979) はφを前述の仮定 により次のように決めた.

$$\phi_{w} = \left(\frac{l}{\hbar}\right)^{1/3} \left(1 - \frac{z}{\hbar}\right)^{1/3}, \quad \phi_{T} = \left(\frac{l}{\hbar}\right)^{-1/3} \left(1 - \frac{z}{\hbar}\right)^{2/3}$$
$$\phi_{\varepsilon} = \left(1 - \frac{z}{\hbar}\right), \qquad \phi_{KM} = \left(\frac{l}{\hbar}\right)^{4/3} \left(1 - \frac{z}{\hbar}\right)^{1/3}$$
(10)

 $\sigma_w$  について測定との比較の例を,第8 図に示す.図 で破線は実測から決めた関係,実線は上式による分布を 示す.他の乱流変動量についても,上式の鉛直プロフ ィールは実測にほぼ一致する(たとえば  $\phi_{\varepsilon}$  は第5 図の 実測に良く一致する).

中立層

強制対流状態を考える、Yokoyama et al. (1977 b) は, 前述の(1)式を考慮し、また中立層での $\sigma_w$ がほぼ高 さに対し線型に減少する実測結果に基づき、(4)式の n=1とした.層の厚さは、上空風速、吹走時間、地表 面粗度によって決定される。単純化された場について層 厚さを与える式を、横山ら(1977c)は導いた。しかし、 実際の場で、中立層がずっと上空まで続いていることは 無く、層厚さは上空の安定層の高さと安定度によって決 まると考えられる。前述の仮定から乱流変動量は次式で 表わされる。

$$\sigma_{w} = C_{w} u_{*0} \left( 1 - \frac{z}{h} \right)$$

$$\varepsilon = C_{\varepsilon} \frac{u_{*0}^{3}}{l} \left( 1 - \frac{z}{h} \right)^{3}$$

$$K_{M} = C_{KM} u_{*0} l \left( 1 - \frac{z}{h} \right)$$
(11)

ただし, 添字つきのCは定数で, この値は混合層の 場合とは異なる.

上式と実測値の比較の例を, ε について第9図に示 す.他の量についても,スケールの式(6)のβ=0 1980年1月



第8図  $\sigma_w$  の鉛直プロフィールの 実測との比較 ( $\beta$ =0 で  $C_w$ =0.75,  $\beta$ =0.5 で  $C_w$ =0.7,  $\epsilon_0$  は地表 面上での  $\epsilon$  の値 (Yokoyama *et al.*, 1979).



とした場合,実測との一致は良い (Yokoyama *et al.*, 1977b; 1979). 安定層については乱流変動量の測定値 が充分にないため確定的なことは言えないが,(4), (5) 式の  $n\simeq 1$ ,  $m\simeq 3$  ていどの値が実測から示唆さ れ, また,(6) 式の $\beta$ は20~70と極めて大きな値とな る.しかし,安定境界層の構造については未だ不明確な 点が多くこれらの解明は今後に残されている.

#### 5. おわりに

大気境界層の乱流構造についての測定結果とそれを土 台にした構造モデルについて、私たちの研究の流れを振 り返って解説した.このような相似理論の拡張の型でモ デル化を行なったのは、方法が単純であることも理由の 一つだが、乱流変動量相互の関係を見通せること、ま た、CFL との接続がついていること、さらには、現在

の測定データから見て充分な近似と考えられることなど のためである。クロジャーモデルあるいは高次相関モデ ルを用いるにしても、ここで行なったような取りまとめ をして測定データの分類を行なっておくことは、当然必 要になると考えられる。また、前述したように、境界層 の構造については今後とも精度を上げた測定を続け、よ り近似度の良いモデルを作ることが必要であろう。特 に、安定層については1次近似モデルすら確立していない

最後になったが、この研究の途上多くの方々の御指導 と御援助を受けた。特に、山本義一、坂上治郎、竹内清 秀、光田寧の諸先生を始め、文中に引用させていただい た皆様、乱流研究会、境界層研究会の皆様には感謝し、 今後いっそうの御援助を御願いしたい。また、一緒に仕 事を行なった蒲生稔氏、山本晋氏および 当研究課の方 々、野外観測を手伝って下さった関係機関の皆様に感謝 いたします。

#### 文 献

蒲生 稔,山本 晋,横山長之,1972:飛行機によ る境界層上部の乱流観測,(その観測システムに ついて),公害,7,173-185.

\_\_\_\_\_, \_\_\_\_, \_\_\_\_, \_\_\_\_, 1973:飛行機によ る境界層上部の乱流観測,公害, 8, 156-170.

Gamo, M., and O. Yokoyama, 1975: Observed characteristics of the standard deviation of the vertical wind velocity in upper part of the atmospheric boundary layer, J. Met. Soc. Japan, 53, 412-423.

....., S. Yamamoto and Y. Mitsuta, 1976: Structure of the atmospheric boundary layer derived from airborne measurements of the energy dissipation rate, J. Met. Soc. Japan, 54, 241-258.

\_\_\_\_\_, \_\_\_\_, 1979: Growth of the mixing

depth and the diurnal variation of vertical profiles of temperature and turbulence characteristics in the mixing layer, J. Met. Soc. Japan, 57, 159-172.

- 林 正康, 横山長之, 吉門 洋, 根本 陽, 1974: 磁気テープレコーダを内蔵した係留気球用大気乱 流測定ゾンデ, 天気, 21, 103-105.
- Mitsuta, Y., 1966: Sonic anemometer-thermometer for general use, J. Met. Soc. Japan, 44, 12-24.
- Yamamoto, S., M. Gamo and O. Yokoyama, 1977: Airborne measurements of turbulent heat flux, J. Met. Soc. Japan, 55, 533-545.
- Yokoyama, O., 1969: Measurements of wind fluctuations by a vane mounted on the captive balloon cable, J. Met. Soc. Japan, 47, 159-166.
- \_\_\_\_\_, 1971: An experimental study on the structure of turbulence in the lowest 500 m of the atmosphere and diffusion in it, Report of National Res. Inst. for Pollution and Resources, No. 2, pp. 118.
- ———, M. Gamo, and S. Yamamoto, 1973: Aircraft measurements on the structure of planetary boundary layer, Scientific Report of the 2'nd AMTEX Study Conference, 56-68.
- \_\_\_\_\_, \_\_\_\_, \_\_\_\_, 1977 a: On the turbulence quantities in the atmospheric mixing layer, J. Met. Soc. Japan, 55, 182-192.

\_\_\_\_\_, \_\_\_\_, \_\_\_\_, 1977 b: On the turbulence quantities in the neutral atmospheric boundary layer, J. Met. Soc. Japan, 55, 312-318.

- 横山長之, 蒲生 稔, 山本 晋, 1977c: 大気境界 層の構造についての一考察, 公害, 12, 251-258.
- Yokoyama, O., M. Gamo and S. Yamamoto, 1979: The vertical profiles of the turbulence quantities in the atmospheric boundary layer, J. Met.Soc. Japan, 57, 264-272.
- **横山長之,他8名,1979**:大気汚染質の拡散に関す る研究,公害資源研究所報告,No.15,pp.408.