

九州工業大学 工学部 正員 加藤 九州男

正員 久保 喜延

学生員 森川 謙一

1. まえざき

筆者等は、吊橋のトラス補剛桁における耐風制振対策を構造部材の配置という観点から検討を行なってきた。これまでの研究の結果は一様流中のものであり、乱流中と同様な結果が得られるか否かは不明である。そこで、本研究では、格子乱流中の、主橋間隔および主橋と床版との相対的位置関係がフッター特性にどのような影響があるかについて、実験的に検討を行なったものである。

2. 実験概要

実験はFig.1のT-TypeのModelを使用し、主橋間隔 $W=30.32\text{m}$ 、床版高さ $h=0$ 、2, 4, 6, 8, 10 mm に変化させ、迎角 $\alpha=2^\circ, 4^\circ, 6^\circ$ のとき、振れ1自由度振動法により行ない、特に、限界風速 V_{cr} に着目して実験結果を整理している。なおここで定義している限界風速とは、振れ倍振幅 $2\phi=1^\circ$ の振動が発生する風速のことである。格子乱流は、模型の位置より上流側200mの風路内に設置した格子(Fig.2)より発生させた。この場合の乱流は、主流方向の乱れの強さ $I_u=9.3\sim9.9\%$ 、および乱れのスケール $L_x^u=17.3\sim18.8\text{cm}$ であり、自然風の慣性小領域におけるスペクトルの傾きは一意乗則に従うと言われているが、本実験でのスペクトルの例では10Hz~100Hzの間の傾きは、およそ一意乗であった。乱流の測定は模型の中心より上流側25cmに取り付けた熱線流速計を用いて測定した。データ処理にはマイコンを用いた。構造物の振動の現象はFig.3に示すように一定でないために、データの取り込み時間を増すために5回データを取り込みFFT法で計算して、周波数ごとに平均化した。この時の取り込み間隔 $\Delta t=2.5\text{msec}$ 、データ数 $N=1024$ 個、平滑化を10回とした。最大周波数 $1/2\Delta t$ 、最小周波数 $1/N\Delta t$ より、0.4 Hz~200 Hzのパワー・スペクトルを求めた。

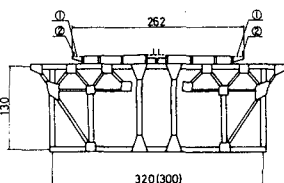


Fig.1 Cross Section of Model

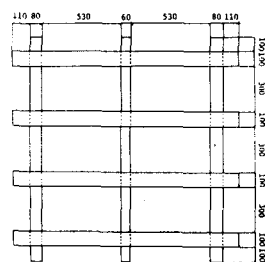


Fig.2 Grid for Turbulence

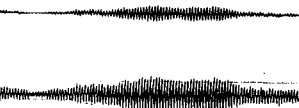


Fig.3 Figure of Response

3. 実験結果と考察

Figs.4~5はT-Typeの床版高さ $h=0\text{mm}$ について、迎角 4° と 6° のときの主橋間隔を変化させた場合の風速と応答との関係を示した図である。乱流中の応答は迎角 $\alpha=4^\circ$ のときT-32-D₀、T-30-D₀の両断面ともほぼ同様の傾向を示している。迎角 6° のときも、風速1~9 m/secでは $\alpha=4^\circ$ と同様の傾向が見られる。風速 $V=10\text{m/s}$ 以上の風速域では主橋間隔の違いが顕著に現れている。一様流中の応答はT-30-D₀とT-32-D₀とを比較すれば、T-30-D₀の断面の方が限界風速が1~2%程度小さく、T-30-D₀の方が優れた断面となっている。一様流中と乱流中との応答を比較すれば、

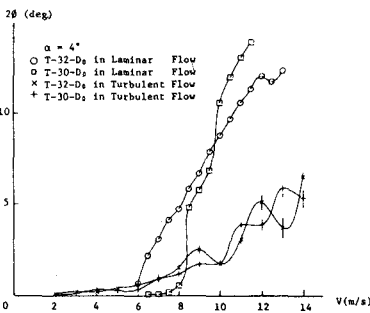


Fig.4 Aerodynamic Responses

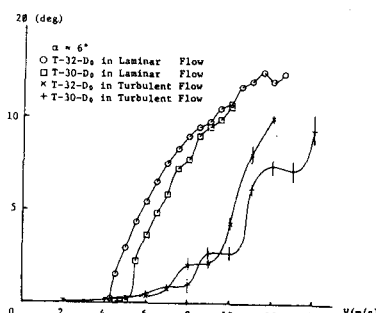


Fig.5 Aerodynamic Responses

T-30-D₀ と T-32-D₀ の両ケースともに風速8%では一樣流中の応答が乱流中の応答の3倍程度の振幅を持ち、風速に対する増加勾配も大きい。また、一樣流中に比べて、乱流中の応答は、振れフラッターが発生する限界風速 V_{cr} が高風速側に移動している。すなわち、気流の乱れがフラッターの発生を抑制する効果を持っているとも言える。Fig.6は迎角 $\alpha=6^\circ$ のときの、T-32-D₀における応答を示した図である。一樣流中では、風速 $V=10\%$ の近傍で不安定なリミットサイクルの発現が認められる。しかし、乱流中ではこのような現象はみられない。この現象が発生する風速より低い風速では、一樣流中の応答より乱流中の応答が大きくなっており、気流の乱れは、フラッターの発生を抑制すると同時に、風速の上昇に対する応答を緩慢にする効果があるとも言える。Fig.7は、迎角 α の変化による限界風速と床版高さとの関係を示した図である。一樣流中のT-32-D₀について見ると、T-32-D₀のような床版高さの小さい場合には、その限界風速 V_{cr} は迎角 α の増加に対して単調に減少している。それに対して、床版高さの大きいT-32-D₆, D₈, D₁₀などは、単調に減少しない。乱流中のT-32-D₀は、一樣流中とほぼ同じ傾向を有している。このことは、乱流中でも床版高さの変化による最適部材配置が存在する事を示している。乱流中では、応答が不規則になり易く、応答を正確に把握しにくい。そのため、上述の方法とは別に、応答と風速変動との間を関係づける空力応答関数を用いて、空力的に安定な断面を求めるのは有効な手段と考えられる。空力応答関数は次式で表される。

$$A(f)^2 H(f)^2 = S_z / S_u \quad A(f) H(f): \text{空力応答関数}$$

S_z , S_u は応答および風のパワースペクトルである。ここでは模型の系の固有振動数に着目し、この周波数での $A(f) H(f)$ と $f d / U$ の関係について整理したものが、Figs.8,9である。Fig.8はT-32-D₀の迎角 $\alpha=6^\circ$ のときの床版高さの変化による $A(f) H(f)$ と $f d / U$ の関係を示している。換算振動数 $f d / U = 0.1 \sim 0.2$ の領域での $A(f) H(f)$ は、D₀以外の断面ではほぼ近い値を示しており、 $f d / U = 0.07$ になると全てのケースの値が2~3倍となっている。Fig.8の迎角 4° のときは、全てのケースで、換算振動数の減少に対して $A(f) H(f)$ が増加しており、床版高さの違いによる差も大きくなる。迎角 4° と 6° を比較すると $f d / U = 0.1 \sim 0.2$ では $A(f) H(f)$ の差が小さく、 $f d / U = 0.07$ になると、 $\alpha=6^\circ$ の $A(f) H(f)$ が大きくなる。D₂, D₆ のように、 $A(f) H(f)$ にあまり変化のないケースもある。これらの結果より、空力的に安定な断面は、D₆, D₂, D₁₀, D₈, D₄, D₀ の順となり、これらの傾向は応答からの結果と一致している。

4. あとがき 簡単にまとめると以下のようなになる。

- ① 乱流中においても、床版高さや主構間隔を選択することにより、最適な部材配置が存在し、それは、一樣流中とほぼ一致する。
- ② 気流の乱れは、フラッターを抑制する効果を持ち、風速上昇に対して、応答を緩慢にする傾向がある。

参考文献 1) 加藤, 久保, 枡井, 邑本: 第36回講演概要集 1981

2) 金崎, 山田, 伊藤: 第36回講演概要集 1981

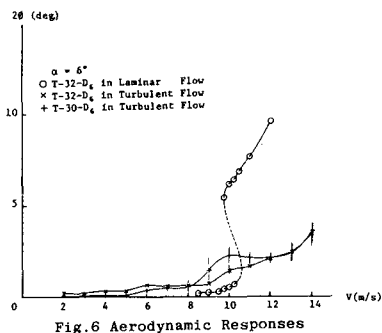


Fig.6 Aerodynamic Responses

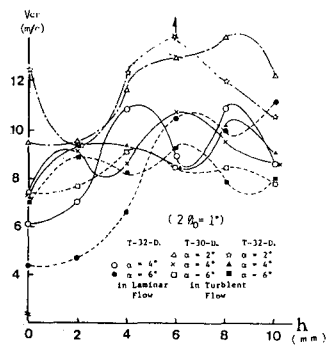


Fig.7 Critical Wind Velocity - Height of Deck Plate

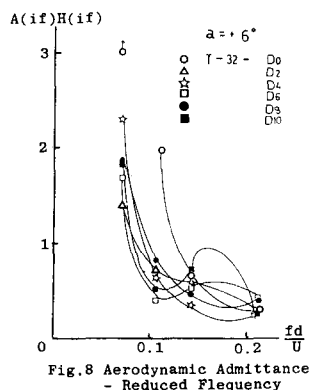


Fig.8 Aerodynamic Admittance - Reduced Frequency

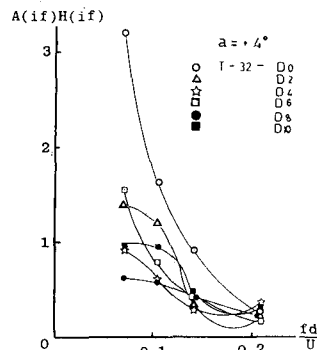


Fig.9 Aerodynamic Admittance - Reduced Frequency