

Weak Shock Waves in a Liquid  
Containing Gas Bubbles

阪府大工数理 三浦宏之

§ 1. 序

二相流に於ける衝撃波に対しては、二相の間の粘性や熱伝達による緩和効果が本質的である。いま液体中に小さな泡が沢山ある場合を考える。ある点でこの液体に圧縮的変化が起るとすると、泡の方は液体に比べて慣性が大きいので液体より早く動こうとし速度のずれが生じる。その結果、これと妨げようとする方向に液体からの粘性力が働き、又、泡の加速に対していかゆる加速反作用の力が作用する。一方、圧縮された泡は液体よりも高い温度となり、その温度差に応じて泡から液体への熱伝達が起る。そしてこれらの効果の均合によって衝撃波が形成される。最近、Creapo<sup>1)</sup>が簡単な流体近似的モデルを用いて、泡を含んだ液体中の強い衝撃波を調べているが、こゝではそのモデルを用いて弱い衝撃波の構造を解析的に求める。

## §2. 基礎式

はじめ液体中に多くの小さな泡が一様に分布しているとする。簡単のために次のことを仮定する。液体は非圧縮でその温度変化が無視できる程十分に大きな熱容量をもつ。又、泡はすべて同一の大きさの小さな球であり、中の気体は熱的にも熱量的にも完全である。更に気体の密度は液体に比して無視できるものとする。

泡の半径が衝撃波の厚みに比べて十分小さく、よほどの弱い衝撃波を考えるので、気体と液体の圧力はほど等しいと考えれば、流れの状態を表わす変数は次のように与えられる。

$$\left\{ \begin{array}{l} \text{気体: 圧力 } p_1^* (= p_0^*), \text{ 密度 } \rho_1^*, \text{ 温度 } T_1^*, \text{ 速度 } U_1^*, \\ \text{液体: 圧力 } p_0^*, (\text{密度 } \rho_0^* = \text{const.}), (\text{温度 } T_s^* = \text{const.}), \text{ 速度 } U_0^*, \\ \text{混合比: 気体の volume fraction } X, \end{array} \right.$$

これらによつて一次元流れに対する基礎式は以下のように表わすことができる。

液体に対する連続の式:

$$(1) - \frac{\partial X}{\partial t^*} + \frac{\partial(1-X)U_0^*}{\partial x^*} = 0.$$

気体に対する連続の式:

$$(2) \frac{\partial(X\rho_1^*)}{\partial t^*} + \frac{\partial(X\rho_1^*U_1^*)}{\partial x^*} = 0.$$

気体に対する運動方程式:

$$(3) \frac{\partial p_0^*}{\partial x^*} = \frac{1}{2} \rho_0^* \left( \frac{\partial}{\partial t^*} + U_1^* \frac{\partial}{\partial x^*} \right) (U_0^* - U_1^*) + \frac{9 \rho_0^* U_0^*}{2 a_*^2} (U_0^* - U_1^*).$$

但し、添字  $S$  を静止流体での値を表わすものとして  $a^* = a_S^* \left(\frac{\rho_S^*}{\rho_1^*}\right)^{\frac{1}{3}}$  である。又  $\eta^*$  は液体の動粘性率である。上式の右辺第一項はいわゆる加速反作用の力であって係数  $\Gamma$  は一般に  $X$  に依存し、非常に小さな  $X$  に対しては 1 に近づくものであるが、簡単のためにこゝでは一定値をやむを假定する。泡に働く抵抗は泡同士の相互作用もあり詳細はわからないが、各々の泡が互に十分離れているものとして、抵抗が Stokes の法則に従うとする。

混合流体に対する運動方程式：

$$(4) \quad \rho_0^*(1-X) \left( \frac{\partial U_0^*}{\partial t^*} + U_0^* \frac{\partial U_0^*}{\partial X^*} \right) + \frac{\partial P_0^*}{\partial X^*} = 0.$$

気体に対するエネルギーの式：

$$(5) \quad \left( \frac{\partial}{\partial t^*} + U_1^* \frac{\partial}{\partial X^*} \right) P_1^* - \gamma_1 \frac{P_0^*}{\rho_1^*} \left( \frac{\partial}{\partial t^*} + U_1^* \frac{\partial}{\partial X^*} \right) P_1^* = \frac{3(\gamma_1 - 1)\sigma_0^*}{\alpha^{*2}} (T_S^* - T_1^*).$$

但し、 $\gamma_1$  は気体の比熱比であり、 $\sigma_0^*$  は液体の熱伝導率である。二相の間の熱伝達については、一つの簡単なモデルとして Nusselt 数  $Nu = 2$  を假定している。

気体に対する状態方程式：

$$(6) \quad P_0^* = P_1^* R T_1^*.$$

$\therefore$   $R$  は気体定数である。

### § 3. 定常衝撃波

いま、静止流体中を速度  $C^*$  で伝播する定常な弱い衝撃波を

考る。定常な流れであるからすべての量は次の $\xi^*$ だけの関数である。

$$(7) \quad \xi^* = X^* - C^* t^*$$

衝撃波の強さを表わすパラメータは、衝撃波通過後の平衡状態にある流体の速度を $U^*$ として次式で与えられる。

$$(8) \quad \varepsilon = U^* / C_s^* \ll 1$$

但し、 $C_s^*$ は静止流体中の音速であり、次のように未知の定数 $f$ を用いて表わすことができる。

$$(9) \quad C_s^{*2} = f p_s^* / \rho_0^*$$

ここですべての従属変数に対し無次元化を展開を行う。

$$(10) \quad \left\{ \begin{array}{l} X = X_s (1 + \varepsilon X_1 + \varepsilon^2 X_2 + \dots), \\ U_0^* = \varepsilon C_s^* (U_0 + \varepsilon U_1 + \dots), \\ U_1^* = \varepsilon C_s^* (U_0 + \varepsilon U_1 + \dots), \\ P_0^* = p_s^* (1 + \varepsilon P_1 + \varepsilon^2 P_2 + \dots), \\ P_1^* = P_{1s}^* (1 + \varepsilon P_1 + \varepsilon^2 P_2 + \dots), \\ T_1^* = T_s^* (1 + \varepsilon T_1 + \varepsilon^2 T_2 + \dots), \\ \text{又、伝播速度 } C^* \text{についても} \\ C^* = C_s^* (1 + \varepsilon C_1 + \varepsilon^2 C_2 + \dots). \end{array} \right. \quad (C_i \text{ は未知の定数})$$

次に独立変数は、 $L^*$ を代表的な長さ、即ち衝撃波の厚みを表わすものとして無次元化できる。

$$(11) \quad \xi^* = L^* \xi.$$

これらは  $\varepsilon$  の基礎式(1)～(6)は次のよう間に展開される。

$$(12) \quad \left\{ \begin{array}{l} [X_s X_1 + (1-X_s) U_0] + \varepsilon [X_s X_2 + X_s C_1 X_1 + (1-X_s) U_1 - X_s X_1 U_0] + O(\varepsilon^2) = 0, \\ [U_0 - X_1 - P_1] + \varepsilon [U_1 - X_2 - P_2 - X_1 P_1 - C_1 X_1 - C_1 P_1 + U_0 X_1 + U_0 P_1] + O(\varepsilon^2) = 0, \\ \left[ \frac{dP_1}{d\zeta} + \frac{\Gamma R}{2} \frac{d(U_0 - U_1)}{d\zeta} \right] + \varepsilon \left[ \frac{dP_2}{d\zeta} + \frac{\Gamma R}{2} \left\{ \frac{d(U_1 - U_0)}{d\zeta} + (C_1 - U_0) \frac{d(U_0 - U_1)}{d\zeta} \right\} \right] + O(\varepsilon^2) \\ - \varepsilon \eta R \frac{L^*}{a_s^*} \left[ (U_0 - U_1) - \varepsilon \left\{ (U_1 - U_0) + \frac{2}{3} P_1 (U_0 - U_1) \right\} + O(\varepsilon^2) \right] = 0, \\ [P_1 - R(1-X_s) U_0] + \varepsilon [P_2 + R X_s X_1 U_0 + R(1-X_s)(U_0 - C_1) U_0 - R(1-X_s) U_1] + O(\varepsilon^2) = 0, \\ \left[ - \frac{dP_1}{d\zeta} + \gamma_1 \frac{dP_1}{d\zeta} \right] + \varepsilon \left[ - \frac{dP_2}{d\zeta} - (U_0 - C_1) \frac{dP_1}{d\zeta} + \gamma_1 \frac{dP_2}{d\zeta} + \gamma_1 (P_1 - P_0 - U_0 + C_1) \frac{dP_1}{d\zeta} \right] \\ + O(\varepsilon^2) + \varepsilon A \frac{L^*}{a_s^*} \left[ T_1 + \varepsilon (T_2 + \frac{2}{3} \gamma_1 T_1) + O(\varepsilon^2) \right] = 0, \\ [P_1 - P_0 - T_1] + \varepsilon [P_2 - P_0 - T_2 - P_1 T_1] + O(\varepsilon^2) = 0. \end{array} \right.$$

但し、 $\eta$  及び  $A$  は

$$(13) \quad \eta = \frac{9 U_0^*}{2 U^* a_s^*}, \quad A = \frac{3(\gamma_1 - 1) \sigma_0^* T_s^*}{U^* a_s^* P_s^*}.$$

$\eta$  は泡の半径に基づく Reynolds 数の逆数に相当して粘性の効果を表わし、又、 $A$  は熱伝達の効果を表わすパラメータであって、一般的にこれらは同程度の大きさでみなされる。

もし、上式中の 1st-order の方程式系が線型独立であると上流及び下流無限遠方で一様状態、つまり衝撃波を表わす解はないので、独立とならぬように未知のパラメータ  $L^*/a_s^*$  を求める。

$$(14) \quad L^*/a_s^* = \varepsilon^{-2},$$

ここで  $\eta$  及び  $A$  の大きさは  $O(1)$  とみなして。というのは、これらが  $\varepsilon$  によるような量であっても  $L^*/a_s^*$  の適当な選び

方によって同一の結果を得るからである。更に 1st-order の方程式系が独立でなくならには、次の条件が満たされねばならない。

$$(15) \quad P = \{X_s(1-X_s)\}^{-1}.$$

次に 2nd-order の方程式系を考えると、これもやはり独立でないが、1st-order の量の非同次項を有するので意味のある解を得るには、これらの項の間に次の関係式が満たされねばならない。

$$-D \frac{dP}{ds} + P^2 - C_1 P - \frac{1}{X_s} C_1 U_0 = 0,$$

$$\text{但し } D = \frac{\gamma-1}{A} + \frac{X_s(1-X_s)}{\eta}.$$

これで 1st-order の式から、結局  $U_0$  に対する方程式が得られ。

$$(16) \quad -D \frac{dU_0}{ds} + \frac{U_0^2}{X_s} - 2C_1 U_0 = 0.$$

境界条件は

$$(17) \quad U_0 \rightarrow 1 \quad (s \rightarrow -\infty), \quad U_0 \rightarrow 0 \quad (s \rightarrow \infty),$$

従って、未知の定数  $C_1$  はこの条件を満たすように定まる

$$(18) \quad C_1 = (2X_s)^{-1}.$$

結局、解は次のようになる。

$$(19) \quad U_0 = \left[ 1 + \exp \left( -\frac{s}{DX_s} \right) \right]^{-1}.$$

従って、衝撃波の厚さ  $\delta^*$  及び伝搬速度  $C^*$  は次のように表わされる。

$$(20) \quad \left\{ \delta^* = \frac{1}{\epsilon^2} a_s^* X_s \left\{ \frac{\gamma-1}{A} + \frac{X_s(1-X_s)}{\eta} \right\}, \right.$$

$$C^* = \frac{1}{\sqrt{X_s(1-X_s)}} \sqrt{\frac{p_s^*}{p_0^*}} \left\{ 1 + \frac{\varepsilon}{2X_s} + O(\varepsilon^2) \right\}.$$

これから、衝撃波の厚さは、動粘性率、熱伝導率が大きくなると共に小さくなることがわかる。これは、粘性、熱伝導率が大きいと速度及び温度のずれは短い遷移域においてならずしてしまうからである。又、衝撃波は Creep の調べた低振動数の音波の速さより少し大きめで伝わることがわかる。

#### §4. 衝撃波の形成

この節では、速さ  $U^*$  で突然ピストンを動かした時にどのように定常な衝撃波が形成されるかを調べる。このピストン問題に対する初期条件と境界条件は次のように与えられる。

初期条件:  $\begin{cases} X=X_s, U_0^*=U_1^*=0, \\ p_0^*=p_s^*, P_1^*=P_{1s}^*, T_1^*=T_s^* \end{cases} \quad \text{for } x^*>0, t^*=0,$

$$U_0^*=U^*, \quad \text{for } t^*>0, \quad x^*=U^*t^*.$$

境界条件:  $\begin{cases} X \rightarrow X_s, U_0^*, U_1^* \rightarrow 0, \\ p_0^* \rightarrow p_s^*, P_1^* \rightarrow P_{1s}^*, T_1^* \rightarrow T_s^* \end{cases} \quad \text{as } x^* \rightarrow \infty.$

ピストンをゆっくり動かすとしてその時に形成される衝撃波の強さを表わす小さなパラメータ  $\varepsilon'$  を次のように定める。

$$(21) \quad \varepsilon' = U^*/C_0^*, \quad C_0^{*2} = p_s^*/p_0^*.$$

前節と同様に従属変数に対して無次元化と  $\varepsilon'$  展開を行う。

$$\begin{cases} X = X_s(1+\varepsilon' x_1 + \dots), \\ \dots \end{cases}$$

$$(22) \quad \begin{cases} U_0^* = \varepsilon' C_0^*(U_0 + \varepsilon' U_1 + \dots), \\ U_1^* = \varepsilon' C_0^*(V_0 + \varepsilon' V_1 + \dots), \\ P_0^* = P_s^*(1 + \varepsilon' P_1 + \dots), \\ P_1^* = P_{1s}^*(1 + \varepsilon' P_1 + \dots), \\ T_1^* = T_s^*(1 + \varepsilon' T_1 + \dots). \end{cases}$$

更に独立変数は  $\ell^*$  を現象の代表長として次のように無次元化される。

$$(23) \quad \chi^* = \ell^* \chi, \quad t^* = \frac{\ell^*}{C_0^*} t.$$

定常な衝撃波の形成前の状態を調べるために、基礎式(1)~(6)の基づく仮定が破れぬよう  $\ell^*$  として次の値をとる。

$$(24) \quad \ell^* = a_s^* / \varepsilon'.$$

(22)式によって基礎式を線型化し、時間について Laplace 変換例えは

$$\bar{u}_0(x, p) = \int_0^\infty e^{-pt} u_0(x, t) dt.$$

を作用せるとこれから  $\bar{u}_0$  に対する方程式が次のように得られる。

$$(25) \quad \frac{\partial^2 \bar{u}_0}{\partial x^2} - \lambda^2 \bar{u}_0 = 0, \quad \lambda = p \left[ \frac{\frac{p+A}{r_1 p+A} (1-X_s)}{\frac{1-X_s}{X_s} + \frac{(1-X_s) + \frac{1}{2} E}{\frac{1}{2} E p + \eta}} \right]^{\frac{1}{2}}.$$

満たさるべき境界条件は

$$(26) \quad \bar{u}_0 = p^{-1} \text{ for } x=0, \quad \bar{u}_0 \rightarrow 0 \text{ as } x \rightarrow \infty,$$

であり。従って解は次のようになる。

$$(27) \quad \bar{U}_0 = p^{-1} e^{-\lambda x}.$$

時間  $t$  が十分小さい時の解の近似的な性質は、上式を大きさ  $\eta$  に対して展開することにより調べられる。Laplace 逆変換を施すことにより初期の間の解は次のように表わされる。

$$(28) \quad \begin{cases} U_0 = H(t - \frac{x}{C'}) e^{-\frac{D'}{C'}x}, & V_0 = \frac{(1-X_s) + \Gamma/2}{\Gamma/2} U_0, \\ X_1 = -\frac{1-X_s}{C' X_s} U_0, & P_1 = \frac{(1-X_s) C'}{\gamma} U_0, \\ P_1 = \gamma_1 P_1, & T_1 = (\gamma_1 - 1) P_1. \end{cases}$$

但し、 $H(x)$  は Heaviside の関数であり、 $C'$ ,  $D'$  は

$$C' = \left[ \frac{\gamma_1 \left\{ \frac{1}{2}\Gamma + X_s(1-X_s) \right\}}{\frac{1}{2}\Gamma X_s(1-X_s)} \right]^{\frac{1}{2}}, \quad D' = \frac{1}{2} \left[ \frac{\gamma_1 - 1}{\gamma_1} A + \frac{X_s(1-X_s)}{\frac{1}{2}\Gamma \left\{ \frac{1}{2}\Gamma + X_s(1-X_s) \right\}} \eta \right].$$

これから、はじめ波は Creep の調べた高振動数の音波の速さで伝わり、粘性と熱伝達により減衰はじめることがわかる。又、気体は等エントロピー的な変化をし、泡は液体より速く動いている。他方、時間が十分経過した時の解のふるまいは (27) 式を大きさ  $\eta$  に対して展開し、更に最急降下法を用いることにより次のように得られる。

$$(29) \quad \begin{cases} U_0 = \frac{1}{2} \operatorname{erfc} \left( \frac{x - ct}{\sqrt{2C^2Dt}} \right), & V_0 = U_0, \\ X_1 = -\frac{1-X_s}{C X_s} U_0, & P_1 = C(1-X_s) U_0, \quad P_1 = P_1, \quad T_1 = 0. \end{cases}$$

$$\text{但し. } C = \{X_s(1-X_s)\}^{-\frac{1}{2}}, \quad D = \frac{\gamma_1 - 1}{A} + \frac{X_s(1-X_s)}{\eta}.$$

故に波は滑らかになり、その伝搬速度は定常な衝撃波のものに近づく。又、泡は等温的な変化をする。しかし、衝撃波の

厚さ  $\delta^{*'} = a_s^* \sqrt{2C^2 D t} / \varepsilon'$  は、時間と共に広がり続ける。これは線型化の効果であって同様のこととは、Moran and Shen<sup>2)</sup> が調べた通常の気体中の衝撃波の場合にもみられる。そこで考えられように  $\delta^{*'}$  が定常な衝撃波の厚さ  $\delta^*$  に近づいた時、即ち  $t = O(\varepsilon'^{-2})$  の時に、この線型化解が成り立たくなりはじめると考える。これから先は、波面に注目してどのように波が変化していくかを見るために次のような新しい座標を導入する。

$$(30) \quad T = \varepsilon'^2 t, \quad \tilde{x} = \varepsilon'(x - ct).$$

この座標により基礎式は、記号  $\tilde{\text{tildes}}$  とこの新しい領域における量を表すものとして次のようになる。

$$(31) \quad \begin{cases} [X_S C \frac{\partial \tilde{X}_1}{\partial \tilde{x}} + (1-X_S) \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial \tilde{x}}] + \varepsilon' [-X_S \frac{\partial \tilde{X}_1}{\partial T} + X_S C \frac{\partial \tilde{X}_2}{\partial \tilde{x}} + (1-X_S) \frac{\partial \tilde{U}_1}{\partial \tilde{x}} - X_S \frac{\partial \tilde{X}_1 \tilde{U}_0}{\partial \tilde{x}}] + \dots = 0, \\ [-C \frac{\partial \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}} - C \frac{\partial \tilde{X}_1}{\partial \tilde{x}} + \frac{\partial \tilde{V}_0}{\partial \tilde{x}}] + \varepsilon' [\frac{\partial \tilde{P}_1}{\partial T} + \frac{\partial \tilde{X}_1}{\partial T} - C \frac{\partial \tilde{P}_2}{\partial \tilde{x}} - C \frac{\partial \tilde{X}_1 \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}} - C \frac{\partial \tilde{X}_2}{\partial \tilde{x}} + \frac{\partial \tilde{V}_1}{\partial \tilde{x}} \\ + \frac{\partial \tilde{V}_0 \tilde{X}_1}{\partial \tilde{x}} + \frac{\partial \tilde{V}_0 \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}}] + \dots = 0, \\ [\eta (\tilde{U}_0 - \tilde{V}_0)] + \varepsilon' [\frac{\partial \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}} + \frac{P}{2} C \frac{\partial (\tilde{U}_0 - \tilde{V}_0)}{\partial \tilde{x}} + \eta (\tilde{U}_1 - \tilde{V}_1 + \frac{2}{3} \tilde{P}_1 \tilde{U}_0 - \frac{2}{3} \tilde{P}_1 \tilde{V}_0)] + \dots = 0, \\ [-(1-X_S) C \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial \tilde{x}} + \frac{\partial \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}}] + \varepsilon' [(1-X_S) \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial T} - (1-X_S) C \frac{\partial \tilde{U}_1}{\partial \tilde{x}} + X_S C \tilde{X}_1 \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial \tilde{x}} \\ + (1-X_S) \tilde{U}_0 \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial \tilde{x}} + \frac{\partial \tilde{P}_2}{\partial \tilde{x}}] + \dots = 0, \\ [A \tilde{T}_1] + \varepsilon' [-C \frac{\partial \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}} + \gamma_1 C \frac{\partial \tilde{P}_1}{\partial \tilde{x}} + A (\tilde{T}_2 + \frac{2}{3} \tilde{P}_1 \tilde{T}_1)] + \dots = 0, \\ [\tilde{P}_1 - \tilde{P}_1 - \tilde{T}_1] + \varepsilon' [\tilde{P}_2 - \tilde{P}_2 - \tilde{T}_2 - \tilde{P}_1 \tilde{T}_1] + \dots = 0. \end{cases}$$

この 1st-order の方程式は互いに独立でなく線型化解(29)と全く同じ各々の量の間の関係式を得る。2nd-order の方程式系も

やはり独立ではないが、非同次であるので意味のある解を求めるのにこれらの非同次項の間にある関係式が成り立なければならぬ。その結果、 $\tilde{U}_0$ に対する方程式が得られ。

$$(32) \quad \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial T} + \frac{1}{X_S} \tilde{U}_0 \frac{\partial \tilde{U}_0}{\partial \xi} = \frac{D}{2X_S(1-X_S)} \frac{\partial^2 \tilde{U}_0}{\partial \xi^2},$$

即ち、時間が十分経過した時の解は、Burgers' eq.によって支配される。Moran & Shenに従って線型化解(29)と接続する解を

$$(33) \quad \tilde{U}_0 = \left[ 1 + \exp \left\{ \frac{1-X_S}{D} \left( \xi - \frac{T}{2X_S} \right) \right\} \frac{\operatorname{erfc} \left\{ \frac{-\xi}{\sqrt{\frac{2D}{X_S(1-X_S)} T}} \right\}}{\operatorname{erfc} \left\{ \frac{\xi - \frac{T}{2X_S}}{\sqrt{\frac{2D}{X_S(1-X_S)} T}} \right\}} \right]^{-1},$$

となる。これは  $T \rightarrow \infty$  の時に、前節で求めた定常解を与えることは容易に確かめられる。

### §5. まとめ

多くの小さな泡を含んだ液体中の弱い衝撃波の定常及び非定常問題を Crespo の用いた簡単なモデルにより解析した。

定常な衝撃波の構造を求めるためにあたって基礎式を衝撃波の強さを表わす小さなパラメータとのべきで展開したが、非線型効果を導入するために 1st-orderの方程式系が独立でなくなるように、はじめ未知であった音速や衝撃波の厚さが定められた。遷移域の中には、二相の間の粘性、熱伝達の効果を表わすパラメータの逆数の和に比例しておる、これらの効果が大

きければ中は小さくなる。又、泡の半径に基づく Reynolds 数が  $0(1)$  とする  $\Rightarrow$  衝撃波の厚さは、泡の半径の  $\varepsilon^{-2}$  倍の程度である。

一方、非定常問題については、ピストンを急に動かした場合はじめは急激な変化のため、泡は液体より速く動き、又、熱伝達がほとんど行われないために泡は等エントロピー的に変化をするが、粘性と熱伝達により波は減衰はじめで  $\varepsilon$ 。時間が経つと粘性と熱伝達の効果で、波は十分滑らかで泡はほど液体と共に動くようになり、中の気体は等温的な変化をする。波の伝搬速度も定常衝撃波のものに近づくが、線型効果のために波の中は時間と共に広がり続ける。そこでこれが定常衝撃波の中に近づいた時に線型化が成り立たなくなるとして新しい領域を考えた結果、波は Burgers' eq. を通じて定常衝撃波に発展することが示された。

### 文献

- 1) A. Crespo : Phys. Fluids 12 (1969) 2274
- 2) J.P. Moran & S.F. Shen : J. Fluid Mech. 25 (1966) 705